

UNIVERSIDAD TÉCNICA DE AMBATO FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECÁNICA CARRERA DE MECÁNICA

TRABAJO EXPERIMENTAL PREVIO A LA OBTENCIÓN DEL TÍTULO DE INGENIERO MECÁNICO

TEMA:

"EVALUACIÓN DEL ACERO ESTRUCTURAL REFORZADO CON FIBRA DE CARBONO UNIDIRECCIONAL MEDIANTE EL MÉTODO DE ENSAYO A FLEXIÓN DE TRES PUNTOS, DESCRITO EN LA NORMATIVA ASTM E290-22 PARA DETERMINAR EL INCREMENTO DE RESISTENCIA".

AUTOR: Willian Hernan Pullopaxi Aimacaña

TUTOR: Ing. Francisco Agustín Peña Jordán, MSc., Mg.

AMBATO – ECUADOR

Septiembre - 2023

APROBACIÓN DEL TUTOR

En mi calidad de Tutor de Trabajo Experimental, previo a la obtención del Título de **"EVALUACIÓN** DEL Ingeniero Mecánico, con el tema: ACERO REFORZADO DE **ESTRUCTURAL** CON **FIBRA CARBONO** UNIDIRECCIONAL MEDIANTE EL MÉTODO DE ENSAYO A FLEXIÓN DE TRES PUNTOS, DESCRITO EN LA NORMATIVA ASTM E290-22 PARA DETERMINAR EL INCREMENTO DE RESISTENCIA", elaborado por el señor Willian Hernan Pullopaxi Aimacaña, portador de cédula de ciudadanía: C.I. 0550483721, estudiante de la Carrera de Mecánica de la Facultad de Ingeniería Civil y Mecánica.

Certifico:

- Que el trabajo experimental es original del autor.
- Ha sido revisado cada uno de sus capítulos componentes.
- Esta concluido en su totalidad.

Ambato, septiembre 2023

Ing. Francisco Agustín Peña Jordán, MSc., Mg. TUTOR

AUTORÍA DE TRABAJO DE TITULACIÓN

Yo, Willian Hernan Pullopaxi Aimacaña, portador de cédula de ciudadanía: C.I. 0550483721, declaro que todas las actividades y contenidos expuestos en el presente **"EVALUACIÓN** DEL ACERO Experimental, con el tema: Trabajo DE CON **FIBRA** CARBONO **ESTRUCTURAL REFORZADO** UNIDIRECCIONAL MEDIANTE EL MÉTODO DE ENSAYO A FLEXIÓN DE TRES PUNTOS, DESCRITO EN LA NORMATIVA ASTM E290-22 PARA DETERMINAR EL INCREMENTO DE RESISTENCIA", así como también los gráficos, conclusiones y recomendaciones son mi exclusiva responsabilidad como autor del proyecto, a excepción de las referencias citadas en el mismo.

Ambato, septiembre 2023

Willian Hernan Pullopaxi Aimacaña C.I. 0550483721 AUTOR

DERECHOS DE AUTOR

Autorizo a la Universidad Técnica de Ambato, para que haga de este Trabajo Experimental o parte de él, un documento disponible para su lectura consulta y procesos de investigación, según las normas de la Institución.

Cedo los derechos en línea patrimoniales de mi Trabajo experimental, con fines de difusión pública, además apruebo la reproducción de este documento dentro de las regulaciones de la Universidad, siempre y cuando esta reproducción no suponga una ganancia económica y se realice respetando mi derecho de autor.

Ambato, septiembre 2023

Willian Hernan Pullopaxi Aimacaña C.I. 0550483721 AUTOR

APROBACIÓN DEL TRIBUNAL DE GRADO

Los miembros del Tribunal de Grado aprueban el informe del Trabajo experimental, realizado por el estudiante Willian Hernan Pullopaxi Aimacaña, de la Carrera de Mecánica bajo el tema: "EVALUACIÓN DEL ACERO ESTRUCTURAL REFORZADO CON FIBRA DE CARBONO UNIDIRECCIONAL MEDIANTE EL MÉTODO DE ENSAYO A FLEXIÓN DE TRES PUNTOS, DESCRITO EN LA NORMATIVA ASTM E290-22 PARA DETERMINAR EL INCREMENTO DE RESISTENCIA".

Ambato, septiembre 2023

Para constancia firman:

......

Ing. Juan Gilberto Paredes Salinas, Mg. MIEMBRO CALIFICADOR

Ing. Juan Francisco Correa Jácome, Ph.D. **MIEMBRO CALIFICADOR**

DEDICATORIA

Este trabajo va dedicado a mi hermanito Dav IId que ahora se encuentra en el bello firmamento siendo la estrella que más brilla en mis noches de tempestad junto a los angelitos que tuvieron que partir que me guían desde el cielo y no me dejan caer, de igual manera quiero agradecer a mi tutor Ing. Francisco Peña MSc., por darme la oportunidad de demostrar mis capacidades para desarrollar este trabajo ya que sin su apoyo nada de esto sería posible.

AGRADECIMIENTOS

Quiero agradecerme por creer en mí,

Quiero agradecerme por hacer todo este arduo trabajo,

Quiero agradecerme por no tener días libres,

Quiero agradecerme por nunca renunciar,

Quiero agradecerme por ser siempre un dador y tratar de dar más de lo que recibo,

Quiero agradecerme por intentar hacer más bien que mal,

Quiero agradecerme por ser yo en todo momento.

ÍNDICE GENERAL DE CONTENIDOS

PORTA	DAi
APROE	ACIÓN DEL TUTORii
AUTOF	RÍA DE TRABAJO DE TITULACIÓNiii
DEREC	HOS DE AUTORiv
APROE	ACIÓN DEL TRIBUNAL DE GRADOv
DEDIC	ATORIAvi
AGRAI	DECIMIENTOSvii
ÍNDICE	E GENERAL DE CONTENIDOS viii
ÍNDICE	E DE FIGURASxi
ÍNDICE	E DE TABLAS
GLOSA	RIO DE TÉRMINOS xviii
RESUM	IEN EJECUTIVOxix
ABSTR	ACTxx
CAPÍTU	ЛО І1
1 Т	[°] ema1
1.1 A	Antecedentes Investigativos1
1.1.1	Justificación
1.1.2	Fundamentación teórica
1.1.3	Reforzamiento de estructuras5
1.1.4	Materiales compuestos7
1.1.5	Fibras
1.1.6	Fibra de carbono10
1.1.7	Fibra de carbono unidireccional12
1.1.8	Conformación de fibra de carbono12
1.1.9	Constante elástica

1.1.10	Matrices	.15
1.1.11	Uniones	16
1.1.12	Adhesivos	18
1.1.13	Preparación de superficie	.23
1.1.14	Rugosidad superficial	.26
1.1.15	Método de elementos finitos	.29
1.1.16	Herramientas para la validación de hipótesis	.34
1.2	Objetivos	.35
1.2.1	Objetivo general	.35
1.2.2	Objetivos específicos	.35
1.3	Planteamiento de la hipótesis	.35
1.3.1	Variable independiente	.35
1.3.2	Variable dependiente	.35
CAPÍT	ULO II	.36
2	Materiales	.36
2.1.1	Propiedades de los materiales	.40
2.2	Método	.42
2.2.1	Tipo de investigación	.42
2.2.2	Población y muestra	.43
2.2.3	Operacionalización de variables	.44
2.2.4	Recolección de información	.44
2.2.5		
	Proceso para el ensayo	.46
2.2.6	Dimensionamiento de probetas	.46 .48
2.2.6 2.2.7	Dimensionamiento de probetas Determinación de la presión	.46 .48 .52
2.2.62.2.72.2.8	Proceso para el ensayo Dimensionamiento de probetas Determinación de la presión Identificación de probetas	.46 .48 .52 .54
 2.2.6 2.2.7 2.2.8 2.2.9 	Proceso para el ensayo Dimensionamiento de probetas Determinación de la presión Identificación de probetas Preparación de probetas	.46 .48 .52 .54 .57
2.2.62.2.72.2.82.2.92.2.10	Proceso para el ensayo Dimensionamiento de probetas Determinación de la presión Identificación de probetas Preparación de probetas Proceso de simulación en elementos finitos	.46 .48 .52 .54 .57 .69
 2.2.6 2.2.7 2.2.8 2.2.9 2.2.10 CAPÍT 	Proceso para el ensayo Dimensionamiento de probetas Determinación de la presión Identificación de probetas Preparación de probetas Proceso de simulación en elementos finitos ULO III	.46 .48 .52 .54 .57 .69 .71
2.2.6 2.2.7 2.2.8 2.2.9 2.2.10 CAPÍT 3	Proceso para el ensayo Dimensionamiento de probetas Determinación de la presión Identificación de probetas Preparación de probetas Proceso de simulación en elementos finitos ULO III RESULTADOS Y DISCUSIÓN	.46 .48 .52 .54 .57 .69 .71

3.1.1	Resultados del ensayo a compresión de la resina SIKADUR-30	71
3.1.2	Recolección de la rugosidad de las probetas con reforzamiento	74
3.1.3	Resultados de ensayo a flexión de tres puntos	89
3.1.4	Resultados del ensayo a flexión del acero reforzado	101
3.2	Análisis de resultados	107
3.2.1	Comparación de deflexiones	118
3.3	Verificación de la hipótesis	122
CAPÍ	TULO IV	126
4	CONCLUSIONES Y RECOMENDACIONES	126
4.1	Conclusiones	126
4.2	Recomendaciones	128
BIBL	IOGRAFÍA	129
ANEX	KOS	132

ÍNDICE DE FIGURAS

Figura 1.1	Técnicas convencionales: a) Refuerzo de miembros b) Adición de
miembros c)	Postensado d) Aisladores de base
Figura 1.2	Técnicas no convencionales: a) Encamisado en acero b) Encamisado
materiales co	ompuestos FRP
Figura 1.3	Esquema de un material compuesto7
Figura 1.4	Esquema de clasificación de materiales compuestos9
Figura 1.5	Clasificación de fibras10
Figura 1.6	Fibra de carbono10
Figura 1.7	Direcciones de orientación de tejido de fibra de carbono12
Figura 1.8	Platina conformada por capas individuales de fibra de carbono13
Figura 1.9	Tipos de uniones
Figura 1.10	Representación de: a) Remaches b) Tornillos y c) Pasadores16
Figura 1.11	Unión soldada17
Figura 1.12	Configuraciones típicas de unión adhesiva18
Figura 1.13	Esquema de unión hibrida remache – adhesivo18
Figura 1.14	Esquema de unión adhesiva19
Figura 1.15	Distribución de tensiones en: a) Soldadura b) Uniones mecánicas c)
Uniones Adh	10 esivas
Figura 1.16	(a) Interfaz plana ideal entre el refuerzo y la matriz. (b) Una
irregularidad	más probable interfaz entre fibra y matriz21
Figura 1.17	Tipos de separaciones21
Figura 1.18	Resina epóxica23
Figura 1.19	Esquema de preparación superficial para aplicar adhesivo23
Figura 1.20	Limpieza por maquina neumática - Granallado convencional24

Figura 1.21	Acabado generado por sandblasting	24
Figura 1.22	Proceso de preparación de superficie por cepillo abrasivo	26
Figura 1.23	Representación de la rugosidad media	26
Figura 1.24	Obtención de mediciones de un perfil	28
Figura 1.25	Esquema de instrumento de medición de superficie	29
Figura 1.26	Diagrama que describe el procedimiento de un modelado co	on uno
experimental	l	30
Figura 1.27	Esquema arbitrario de un problema general	31
Figura 1.28	Elemento lineal con dos nodos	31
Figura 1.29	Elemento dimensional de tres o mas nodos	32
Figura 1.30	Elemento tipo Shell	32
Figura 1.31	Elemento tridimensional	33
Figura 1.32	Fases del análisis por elementos finitos	33
Figura 2.1	Diagrama de recolección de información.	45
Figura 2.2	Dimensionamiento del molde para la resina.	48
Figura 2.3	Configuración para el tipo de ensayo a flexión de tres puntos	48
Figura 2.4	Configuración para las probetas de acero reforzado de 790 mm	49
Figura 2.5	Configuración para las probetas de acero de 790 mm.	49
Figura 2.6	Configuración para las probetas de acero reforzado de 640 mm	50
Figura 2.7	Configuración para las probetas de acero de 640 mm.	50
Figura 2.8	Configuración para las probetas de acero reforzado de 490 mm	51
Figura 2.9	Configuración para las probetas de acero de 490 mm.	51
Figura 2.10	Diagrama de flujo de elaboración de probetas.	57
Figura 3.1	Distribución normal de fuerza en probetas de resina	108

Figura 3.2resina	Distribución normal de esfuerzo máximo de compresión en probetas de
Figura 3.3	Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 de 490 mm110
Figura 3.4	Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 de 640 mm110
Figura 3.5	Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 de 790 mm111
Figura 3.6 A36 de 490 r	Distribución normal del esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero nm111
Figura 3.7 A36 de 640 r	Distribución normal del esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero nm
Figura 3.8 A36 de 790 r	Distribución normal del esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero nm112
Figura 3.9 reforzadas de	Distribución normal de rugosidad promedio en probetas de acero A36 e 490 mm
Figura 3.10 reforzadas de	Distribución normal de rugosidad promedio en probetas de acero A36 e 640 mm
Figura 3.11 reforzadas de	Distribución normal de rugosidad promedio en probetas de acero A36 790 mm
Figura 3.12 mm	Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 reforzadas de 490
Figura 3.13 mm	Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 reforzadas de 640
Figura 3.14 mm	Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 reforzadas de 790
Figura 3.15 A36 reforzad	Distribución normal de esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero as de 490 mm
Figura 3.16 A36 reforzad	Distribución normal de esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero as de 640 mm

Figura 3.17 Distribución normal de esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero
A36 reforzadas de 790 mm
Figura 3.18 Diagrama de comparación de ensayo en probetas de acero sin
reforzamiento de 490, 640 y 790 mm
Figura 3.19 Diagrama de comparación de ensayos en probetas de acero con
reforzamiento de 490, 640 y790 mm
Figura 3.20 Representación del diagrama caja y bigotes con los esfuerzos máximos en
las probetas sin refuerzo125
Figura 3.21 Representación del diagrama caja y bigotes con los esfuerzos máximos en
las probetas con refuerzo125

ÍNDICE DE TABLAS

Tabla 1.1	Propiedades de diferentes tipos de fibras de carbono	11
Tabla 1.2	Simetría de materiales en tres dimensiones	14
Tabla 1.3	Fallos producidos en uniones adhesivas	22
Tabla 1.4	Tipos de abrasivos utilizados en las operaciones de sandblasting	25
Tabla 1.5	Clase de rugosidades según DIN/ISO 1302	27
Tabla 2.1	Equipos	36
Tabla 2.2	Herramientas	37
Tabla 2.3	Consumibles	39
Tabla 2.4	Propiedades del acero ASTM A-36	40
Tabla 2.5	Propiedades mecánicas de la resina epóxica	41
Tabla 2.6	Resistencia a compresión según EN 196	41
Tabla 2.7	Propiedades mecánicas de la fibra de carbono	42
Tabla 2.8	Especificación del número de probetas	43
Tabla 2.9	Variable independiente	44
Tabla 2.10	Identificación de probetas.	56
Tabla 2.11	Procedimiento de preparación en probetas de resina.	58
Tabla 2.12	Proceso de conformado de probetas CRF y SRF	62
Tabla 2.13	Procedimiento de réplica de ensayo experimental	69
Tabla 3.1	Reporte de ensayos a compresión	72
Tabla 3.2	Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_490_01	74
Tabla 3.3	Reporte de rugosidad superficial CRF_490_02	75
Tabla 3.4	Reporte de rugosidad superficial CRF_490_03	76
Tabla 3.5	Reporte de rugosidad superficial CRF_490_04	77

Tabla 3.6	Reporte de rugosidad superficial CRF_490_05	78
Tabla 3.7	Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_640_01	79
Tabla 3.8	Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_640_02	80
Tabla 3.9	Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_640_03	81
Tabla 3.10	Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_640_04	82
Tabla 3.11	Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_640_05	83
Tabla 3.12	Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_790_01	84
Tabla 3.13	Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_790_02	85
Tabla 3.14	Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_790_03	86
Tabla 3.15	Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_790_04	87
Tabla 3.16	Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_790_05	88
Tabla 3.17	Reporte de ensayo a flexión del grupo SRF_490	89
Tabla 3.18	Reporte de ensayo a flexión del grupo CRF_490	91
Tabla 3.19	Reporte de ensayo a flexión del grupo SRF_640	93
Tabla 3.20	Reporte de ensayo a flexión del grupo CRF_640	95
Tabla 3.21	Reporte de ensayo a flexión del grupo SRF_790	97
Tabla 3.22	Reporte de ensayo a flexión del grupo CRF_790	99
Tabla 3.23	Deflexión del acero A-36	101
Tabla 3.24	Deflexión del acero reforzado	102
Tabla 3.25	Deflexión del acero A-36	103
Tabla 3.26	Deflexión del acero reforzado	104
Tabla 3.27	Deflexión del acero A-36	105
Tabla 3.28	Deflexión del acero reforzado	106
Tabla 3.29	Resumen de datos en probetas de resina	107
Tabla 3.30	Resumen de datos en probetas no reforzadas	109

Tabla 3.31	Resumen de datos en probetas de acero reforzado113
Tabla 3.32	Comparación de los resultados obtenidos en probetas sin reforzamiento 119
Tabla 3.33	Comparación de los resultados obtenidos en probetas con reforzamiento
Tabla 3.34	Cálculo del valor de t de los esfuerzos máximos de flexión122
Tabla 3.35	Cálculo del valor de t de los esfuerzos máximos de flexión124
Tabla 3.35	Cálculo del valor de t de los esfuerzos máximos de flexión124

GLOSARIO DE TÉRMINOS

Resistencia: Capacidad de un material o estructura para soportar fuerzas sin romperse o deformarse permanentemente.

Probeta: Muestra de material utilizado para realizar pruebas y obtener datos representativos de las propiedades del material.

Reforzado(a): Probeta que ha sido fortalecida o modificada mediante el uso de algún material adicional para mejorar sus propiedades mecánicas.

No reforzado(a): Probeta sin ninguna modificación o añadido de material adicional, utilizado como referencia para comparar con las probetas reforzadas.

Adhesivo estructural: Sustancia que se utiliza para unir la lámina de refuerzo al sustrato (material de la probeta). Debe tener propiedades mecánicas y adherencia adecuada para garantizar una unión fuerte y duradera.

Platina unidireccional: Material reforzador compuesto por fibras que se extienden en una sola dirección, lo que proporciona una alta resistencia en esa dirección específica

AASTHO: Asociación Americana de Funcionarios de Transporte por Carretera.

FEM: Método de elementos finitos.

FEA: Análisis de elementos finitos.

CFRP: Polímero reforzado con fibra de carbono.

FHWA: Administración Federal de Carreteras.

NBI: Inventario nacional de puentes.

CF: Fibra de carbono.

GADs: Gobiernos autónomos descentralizados.

BWS: Soldadura a tope especiales.

LSS: Resistencia al cizallamiento por solape.

RESUMEN EJECUTIVO

La necesidad de un método para rehabilitar un miembro estructural ha incrementado significativamente debido al aumento de magnitudes en carga viva. El método de reacondicionamiento que utiliza placa de acero no es una solución viable debido al peso añadido, dificultad de fijación y problemas de soldadura, además de ser propensas a corrosión y fatiga.

Investigaciones previas, determinaron que existe una relación directamente proporcional entre la rugosidad y la resistencia adhesiva, además desarrollaron métodos alternativos de limpieza superficial, para mejorar uniones adhesivas, debido a ello se procedió a evaluar cómo influye el área de contacto en función a la resistencia a flexión, obteniendo resultados al aplicar el ensayo a flexión de tres puntos descrito en la normativa ASTM E290-22, además se analizó las propiedades compresivas del adhesivo por medio de un grupo de probetas dimensionadas según la normativa ASTM D695, no obstante se implementó un modelo matemático para establecer diferencias entre ensayos.

Con la presente investigación se comparó los resultados obtenidos del comportamiento del acero estructural ASTM A-36 reforzado con fibra de carbono unidireccional adheridas mediante un adhesivo tixotrópico de alta resistencia, en un formato de tres dimensiones, en dos grupos de probetas, la cual una de ellas no contó con reforzamiento, evidenciando el aumento duplicado de resistencia, el grupo que mejor resultados presentó por no tener falla por desprendimiento, fue el de mayor área de contacto con un valor promedio de 10.646 micrómetros y un esfuerzo máximo a flexión de 893.05 MPa.

Palabra clave: Acero reforzado, área de contacto, resistencia a flexión, tixotrópico, adhesivo.

ABSTRACT

The need for a method to rehabilitate a structural member has increased significantly due to the increase in magnitudes in live load. The reconditioning method using steel plate is not a viable solution due to the added weight, difficulty of fixing and welding problems, as well as being prone to corrosion and fatigue.

Previous research, determined that there is a directly proportional relationship between roughness and adhesive strength, also developed alternative methods of surface cleaning, to improve adhesive bonds, because of this we proceeded to evaluate how the contact area influences depending on the flexural strength, obtaining results when applying the three-point bending test described in the ASTM E290-22 standard, In addition, the compressive properties of the adhesive were analyzed by means of a group of specimens dimensioned according to the ASTM D695 standard, however a mathematical model was implemented to establish differences between tests.

With the present investigation we compared the results obtained from the behavior of structural steel ASTM A-36 reinforced with unidirectional carbon fiber adhered by a high strength thixotropic adhesive, in a three-dimensional format, in two groups of specimens, which one of them did not have reinforcement, evidencing the doubled increase in resistance, the group that presented the best results for not having failure due to detachment, was the one with the largest contact area with an average value of 10,646 micrometers and a maximum flexural effort of 893.05 MPa.

Keyword: Reinforced steel, contact area, flexural strength, thixotropic, adhesive.

CAPÍTULO I

MARCO TEÓRICO

1 Tema

"Evaluación del acero estructural reforzado con fibra de carbono unidireccional mediante el método de ensayo a flexión de tres puntos, descrito en la normativa ASTM E290-22 para determinar el incremento de resistencia".

1.1 Antecedentes Investigativos

Tradicionalmente, con materiales y técnicas convencionales se han realizado la rehabilitación y el refuerzo de las estructuras de acero existentes. En este sentido, son bien conocidas la unión de placas de acero externas, el recorte y reemplazo de placas o la adición de soportes. Estas placas suelen ser voluminosas, pesadas, difíciles de arreglar y propensas a la corrosión y la fatiga. Sin embargo, los nuevos materiales emergentes de polímero reforzado con fibra (FRP) han ganado una amplia aceptación como alternativas en estas aplicaciones debido a sus propiedades superiores y facilidad de uso [1].

Ali Awaludin y Dewi Sari en su estudio realizado con el tema "NUMERICAL AND EXPERIMENTAL STUDY ON REPAIRED STEEL BEAM USING CARBON FIBER REINFORCED POLYMER" menciona que, para obtener una predicción precisa, el modelo de elementos finitos debe ser capaz de simular adecuadamente la tensión y las deformaciones interfaciales desarrolladas entre la lámina de (CFRP) y las estructuras reparadas. En su investigación, presenta un estudio sobre el análisis de elementos finitos (FEA) tanto experimental y como no lineal de acuerdo con la configuración de la prueba de flexión en cuatro puntos donde se cargaron monótonamente hasta la falla, en el cual además del aumento de la capacidad de carga, también se discutió la falla por desprendimiento. En cuanto, la propuesta de análisis de elementos finitos desarrollado con software hace hincapié para lograr predecir la singularidad de la tensión en la viga de acero reforzada con (CFRP) donde mediante las especificaciones técnicas del material se pueden registrar resultados como desplazamientos del haz en cada punto de la carga, la magnitud de la carga aplicada y la medición de la deformación [2].

Francisco Peña y José Luis Yunapanta, en su trabajo "PROPUESTA DE REFORZAMIENTO DE VIGAS DE ALMA LLENA DE PUENTES METÁLICOS CON FIBRA DE CARBONO Y RESINA EPÓXICA" propone una metodología experimental con la cual trata de producir el comportamiento de una viga reforzada por medio de un modelo matemático utilizando elementos finitos a través de software ANSYS/ WORKBENCH – STATIC STRUCTURAL, concluyendo que las variables para producir el ensayo experimental por medio del análisis de elementos finitos son adecuadas, debido a que en la comparación de resultados no hay diferencias significativas. Sin embargo, en las pruebas experimentales el reforzamiento se desprendió a causa de ello sugieren determinar la rugosidad más adecuada para una mejor adherencia [3].

Como se indica en [4] los mejores resultados de unión adhesiva entre el acero y resina de una junta traslapada simple con fibra de carbono unidireccional fue mediante el tratamiento superficial sandblasting con un promedio de 10.79 μ m, frente a otros tipos de limpieza no obstante, recomiendan investigar procesos alternativos debido a su desfavorable ejecución en campo por temas de reciclaje y costo, adicionalmente, como se demuestra en [5] el tratamiento de limpieza superficial por disco de cerdas de acero ofrece un acabado superficial promedio de 10,552 μ m, generando un perfil de anclaje óptimo, además, recomienda utilizar este método de tratamiento superficial para comprobar el mejoramiento de la resistencia en elementos como vigas que son sometidas a cargas cíclicas aplicadas.

1.1.1 Justificación

En los últimos 35 años, la Administración Federal de Carreteras (FHWA) y la Asociación Estadounidense de funcionarios Estatales de Autopistas y Transporte (AASHTO) desarrolló programas para calificar dando como resultado que más de un tercio de los puentes de carreteras en los Estados Unidos se consideran deficientes [6]. Según el último Inventario Nacional de Puentes (NBI), los considera como puentes de carretera obsoletos pero funcionales habiendo en este país más de 610.000 [7]. Por tal efecto, se someten a evaluaciones sísmicas según criterios de agencia [8].

A nivel de Latinoamérica el comportamiento que han demostrado las estructuras ante acciones sísmicas fuertes, como en Santiago de Cuba mediante investigaciones se evaluó la vulnerabilidad estructural de los puentes de carretera, demostrando que el 64.0% de los puentes ubicados en la red vial posee vulnerabilidad entre moderada y alta [9]. Considerando la extensión e hidrografía que presenta la región amazónica Ecuatoriana a finales del año 2018, el Instituto para el Ecodesarrollo Regional Amazónico realizó un total de 32 procesos, de los cuales 13 son reparaciones de puentes demostrando la ausencia de mantenimiento por parte de los GADs presentando un riesgo latente, en función a ello se monitorea para asegurar acciones de contingencia como el reemplazo de elementos deteriorados [10].

La necesidad de un método para rehabilitar un miembro estructural de acero existente, como el caso de una viga que está sujeta a carga de flexión, ha aumentado significativamente debido al aumento en las magnitudes de carga viva. El método de reacondicionamiento convencional que utiliza placa de acero no es una solución viable debido al peso añadido, la dificultad de fijación y problemas de soldadura [11]. En comparación con la técnica tradicional mediante la unión de placas de acero, la aplicación de compuestos de (CFRP) evita el procedimiento de soldadura y la aparición de tensiones residuales y, por lo tanto, es beneficiosa para la resistencia a la fatiga de las estructuras de acero. [12]. Por esta razón, es más deseable debido a que no requiere equipos pesados y se lo realiza mientras la estructura está en uso [2].

Actualmente, los elementos construidos de acero de ala ancha (BWS) a medida se utilizan con frecuencia cuando el tamaño de sección de acero adecuado no está disponible en la lista de secciones de ala ancha estándar, pero esto se considera la razón principal del aumento del costo en la construcción, por lo tanto, es necesario reducir el costo de fabricación de estos miembros para lograr la competitividad de los precios en el mercado en términos de precio por capacidad de carga [13]. Siendo el costo de rehabilitación y reparación en la mayoría de casos mucho menor que el costo que tomará reemplazarlo, reduciendo así los periodos de interrupción del servicio, teniendo en cuenta los recursos limitados disponibles para mitigar problemas asociados con el acero [6].

El desarrollo actual de los materiales compuestos se basa en la necesidad de obtener materiales con mejores propiedades que combinen una buena resistencia y tenacidad, [14]. Esto es posible al utilizar las ventajas únicas de diferentes constituyentes de manera complementaria suprimiendo las limitaciones individuales de cada una de ellas, introduciéndose en una amplia variedad de sectores industriales como materiales estructurales [15]. El uso más popular está en la rehabilitación de estructuras metálicas debido a su resistencia a la degradación ambiental y adaptabilidad a todo tipo de forma [16].

Una alternativa a la reparación estructural es el uso de adhesivos epoxi para unir refuerzos externos a elementos críticos [17]. En el caso de estructuras compuestas de gran tamaño a medida que se aumenta la sección adhesiva de espesor del adhesivo disminuye la resistencia al corte de solape (LSS) [18]. Las juntas compuestas unidas con adhesivo presenta una alta resistencia a la tracción, una alta plasticidad antes de la fractura, además de la capacidad de soportar fuerzas de impacto [19]. Estas propiedades mecánicas del área de unión dependen del diseño estructural, debido a esto se pretende establecer un modelo de elementos finitos basado en un modelo de daño progresivo además del modelo de zona cohesiva [20]. Esto facilitará la recopilación de datos durante el proceso proporcionando un modelo predictivo fundamental para lograr sistemas de monitoreo [21].

El presente trabajo de investigación tiene como objetivo demostrar los resultados del comportamiento del acero reforzado sometido a flexión y la distribución de la deformación a lo largo de la longitud de la placa de acero adherida con fibra de carbono unidireccional y resina epoxi, para replicar el ensayo por medio de un modelo de elementos finitos, por ello afirmare que este estudio contribuirá con información técnica práctica para elaboración de futuros trabajos.

1.1.2 Fundamentación teórica

1.1.3 Reforzamiento de estructuras

La estructura de un puente puede vibrar bajo la acción de cargas dinámicas tales como vehículos en movimiento, multitudes, viento y terremotos. La vibración de la estructura del puente es un contenido importante del análisis de la estructura del puente. Bajo la acción de la carga dinámica del vehículo y, en raras ocasiones, la carga dinámica de la multitud, el viento y el movimiento del suelo del terremoto, la vibración de la estructura del puente aumentará la fuerza interna calculada de acuerdo con la fuerza estática y puede provocar daños por fatiga de estructura local o formar la deformación por vibración y la aceleración que afectará la comodidad y la seguridad del vehículo en la estructura del puente, e incluso dañará completamente el puente [22].

Técnicas convencionales

En general las técnicas convencionales son las técnicas más utilizadas para rehabilitación de puentes, estas requieren maquinaria pesada además de un largo periodo de interrupción del servicio y son costosas. En la mayoría de los casos, no eliminan por completo la posibilidad de que el problema vuelva a ocurrir. Estos reforzamientos generalmente son (ver Figura 1.1): refuerzo de miembros, adición de miembros, postensado y aisladores de base [6].



Figura 1.1 Técnicas convencionales: a) Refuerzo de miembros. b) Adición de miembros. c) Postensado. d) Aisladores de base [23].

• Técnicas no convencionales

Técnicas como el encamisado es un tipo de reforzamiento poco atractivo ya que afecta la apariencia arquitectónica de la construcción y por lo general son de concreto o acero, estos se forran para evitar que sus refuerzos sean observados, sin embargo, técnicas nuevas utilizan fibras de carbono como parches que se adhieren a las vigas por medio de epóxicos FRP (ver Figura 1.2) y ayudan de gran manera a la resistencia final de la viga [24].



Figura 1.2 Técnicas no convencionales: a) Encamisado en acero. b) Encamisado materiales compuestos FRP [23].

1.1.4 Materiales compuestos

Un compuesto es un material multifásico fabricado artificialmente, a diferencia de uno que se produce o se forma de forma natural. Además, las fases constituyentes deben ser químicamente diferentes y estar separadas por una interfaz distinta. Así, la mayoría de las aleaciones metálicas y muchas cerámicas no se ajustan a esta definición porque sus fases múltiples se forman como consecuencia de fenómenos naturales [25].

Los materiales compuestos se utilizan ampliamente para diversas aplicaciones de refuerzo, mejora o reacondicionamiento de estructuras civiles de hormigón o acero existentes [17]. En la Figura 1.3. Se utiliza la regla de la mezcla, esto se hace en función de los refuerzos y la resina utilizados, y de la relación entre la dos. Para ello, se requiere especificar el contenido de fibra y la matriz. Además de las diferentes direcciones principales. Las reglas de mezcla se basan en una buena adherencia entre la fibra y matriz, y de la ausencia de daños e inclusiones [26].

Normalmente satisfacen tres criterios antes de que lo llamemos un material compuesto en primer lugar, ambos constituyentes deben estar presentes en cantidades razonables. En segundo lugar, las fases deben tener claramente diferentes propiedades, de modo que las propiedades del compuesto son notablemente diferentes de las propiedades de los constituyentes. Por último, un compuesto sintético generalmente se produce mezclando y combinando deliberadamente el constituyente por diversos medios.



Figura 1.3 Esquema de un material compuesto [27].

1.1.4.1 Características de los materiales compuestos

Los materiales compuestos formado por dos o más constituyentes químicamente distintos en una escala macro, que tiene una interfaz distinta que los separa y con propiedades que no pueden ser obtenidas por ningún constituyente trabajando individualmente, sus características principales son [28]:

- ✓ Color
- ✓ Peso ligero
- ✓ Translucencia
- ✓ Resistencia al fuego
- ✓ Flexibilidad de diseño
- ✓ Propiedades eléctricas
- ✓ Economía manufacturera
- ✓ Baja conductividad térmica
- ✓ Alta relación resistencia/peso
- ✓ Resistencia química y a la intemperie

1.1.4.2 Clasificación de los materiales compuestos

La clasificación de ciertos materiales como compuestos a menudo se basa en casos en los que se producen cambios significativos en las propiedades como resultado de la combinación de constituyentes, y estos cambios de propiedad generalmente serán más obvios cuando una de las fases está en forma plaquetaria o fibrosa, cuando la fracción de volumen es mayor que el 10% y cuando la propiedad de un constituyente es mucho mayor en ocasiones (\geq 5 veces) que la otra [29].

Un esquema sencillo para la clasificación de los materiales compuestos se muestra en la Figura 1.4, que consta de tres divisiones principales: compuestos reforzados con partículas, reforzados con fibras y estructurales [25].



Figura 1.4 Esquema de clasificación de materiales compuestos [25].

1.1.5 Fibras

Una gran mayoría de los materiales son más fuertes y rígidos en forma fibrosa que como material a granel. Una alta relación de aspecto de la fibra (relación longitud-diámetro) permite una transferencia muy efectiva de la carga a través de materiales de matriz a las fibras, aprovechando así sus excelentes propiedades [29].

1.1.5.1 Tipos de fibra

Las fibras se clasifican por su origen químico, dividiéndose en dos grupos o familias: fibras naturales y fibras manufacturadas. Las fibras manufacturadas también se conocen como fibras artificiales o sintéticas [30].

Por lo tanto, las fibras son materiales de refuerzo muy efectivos y atractivo, además, se pueden clasifican en los grupos que se indican en la Figura 1.5.



Figura 1.5 Clasificación de fibras [31].

1.1.6 Fibra de carbono

La fibra de carbono es un material de origen inorgánico que consta de fibras extremadamente finas de aproximadamente 0,005-0,010 mm de diámetro y consta de Átomos de carbono. Estos están unidos en cristales microscópicos que están más o menos alineados paralelos a el eje longitudinal de la fibra. La alineación de los cristales hace que la fibra sea muy fuerte para su tamaño. Varias fibras de carbono son torcidos juntos para formar un hilo, que puede usarse solo o entretejerse en una tela. Además, tiene muchos diferentes patrones de tejido y se pueden combinar con una resina plástica y madera o moldearse para formar materiales compuestos como polímero reforzado con fibra de carbono [32].



Figura 1.6 Fibra de carbono [33].

Aunque la regulación de las características de la interfaz fibra/matriz sigue siendo una dificultad crítica, los cambios en la estructura (CF) han mejorado enormemente las propiedades mecánicas de los compuestos poliméricos de alto rendimiento [27].

Según [34] identificó 3 tipos de diferentes fibras de carbono a partir de temperaturas de tratamiento, además, sus características se muestran en la Tabla 1.1:

• La fibra de carbono de alta resistencia (**HR**):

Carbonizado a la temperatura que proporciona la mayor resistencia a la tracción, siendo esta la más fuerte.

• La fibra de carbono de alto modulo (**HM**):

Es la que mayor temperatura requiere en el tratamiento siendo esta la más rígida.

• El tipo de fibra de carbono (III):

Tiene menor rigidez lo que la hace más económica que las anteriores.

Designación	Unidad	Alta resistencia (HR)	Alto Módulo (HM)	Ш
Diámetro de hilo	μm	8	7	7 – 8
Densidad	(kg/m ³)	1740-1760	1860 – 1870	1820
Módulo de elasticidad	(GPa)	230	390	290
Resistencia a tracción	(GPa)	2.6 – 5	2.1 – 2.7	3.1
Elongación a rotura	(%)	2	0.7	1.1
Módulo específico	-	130	210	160
Coeficiente de expansión térmica	(10 ⁻⁶ /°C)	2.56	2.56	2.56

Tabla 1.1 Propiedades de diferentes tipos de fibras de carbono [34].

1.1.7 Fibra de carbono unidireccional

Los compuestos reforzados con fibra de carbono (CFRP) se caracterizan debido a su alta resistencia específica y módulo, son deseables en aplicaciones donde la reducción de peso tiene un impacto significativo en el rendimiento y la economía de combustible. Los (CFRP) se producen típicamente en una configuración laminada, con capas delgadas (~ 100 μ m) de fibra de carbono construidas hasta el espesor deseado y unidas con un polímero. Si bien la libertad de cambiar la orientación de la fibra en cada capa permite propiedades en el plano personalizables, la diferencia se basa en que la relación de la fuerza será en una sola dirección [35].

1.1.8 Conformación de fibra de carbono

Las fibras también se pueden agrupar en hebras retorcidas para formar un hilo. Las hebras sin torcer pueden combinarse en una mecha. Se pueden hacer dos clases de conformación [26]:

• Tejido de fibra de carbono

En la fabricación de una tela, los haces de fibra están tejidos. El rizado, la estructura superficial y la capacidad de drapeado están determinados por el patrón de tejido de urdimbre y trama. El rizado en este contexto se define como la "curvatura" de una fibra en una tela tejida que está determinada por el patrón de tejido. En la Figura 1.7 se muestran varios patrones de tejido [26].



Figura 1.7 Direcciones de orientación de tejido de fibra de carbono [26].

• Laminado de fibra de carbono

Los compuestos de fibra continua son materiales laminados o platinas que están conformadas por capas individuales (ver Figura 1.8), las capas o el laminado están orientados en direcciones que mejoran la resistencia en la dirección de la carga primaria. Los laminados unidireccionales (0°) son extremadamente fuertes y rígido en la dirección (0°); sin embargo, también son muy débiles en la dirección (90°) porque la carga debe ser soportada por la matriz polimérica mucho más débil. Las cargas de tensión y compresión longitudinales son transportadas por las fibras, mientras que la matriz distribuye la cargas entre las fibras en tensión y estabiliza y evita que las fibras se pandeen en compresión. La matriz también es el soporte de carga principal para el corte interlaminar (es decir, cortante entre las capas) y tensión transversal (90°) [36].



Figura 1.8 Platina conformada por capas individuales de fibra de carbono [36].

1.1.9 Constante elástica

Los composites unidireccionales con altos contenidos de fibra son considerados transversalmente isótropos esto debido a que un material es denominado así cuando uno de sus planos principales es un plano de isotropía, en consecuencia existe un plano en el cual las propiedades mecánicas son las mismas en todas las direcciones del plano [37].

Si el material tiene planos de simetría, es decir, aquellos donde los puntos homólogos al plano tienen las mismas características, algunos de los coeficientes se anulan [37]. En la Tabla 1.2 se muestran los casos para determinar las constantes independientes según los ejes coordenados.

	Ortótropo	Transversamente isótropo	Isótropo
Constantes independientes	x x x	x x	x x
Módulo de elasticidad	Ex, Ey, Ez	Ex, Ey = Ez	Ex = Ey = Ez
Coeficiente de Poisson	vx, vy, vz	vx, vy = vz	vx = vy = vz
Módulo cortante	Gx, Gy, Gz	Gx, Gy = Gz	Gx = Gy = Gz

 Tabla 1.2
 Simetría de materiales en tres dimensiones [34].

Las siguientes fórmulas se utilizan para realizar los cálculos correspondientes a las simetrías mencionadas, tomadas de la referencia [3].

Módulo de elasticidad del compuesto en la dirección 1:

$$E_1 = V_f E_f + (1 - V_f) E_m$$
(1)

Donde:

 V_f = Fracción volumétrica de la fibra.

 E_f = Módulo de elasticidad de la fibra.

 E_m = Módulo de elasticidad de la matriz.

Módulo de elasticidad del compuesto en la dirección 2:

$$E_{2} = \frac{E_{m}}{(1 - v_{m}^{2})(1 + 0.85v_{f}^{2})}$$
(2)
$$\frac{(1 - v_{f})^{1.25} + \frac{E_{m}V_{f}}{E_{f}}}{(1 - v_{m}^{2})^{1.25} + \frac{E_{m}V_{f}}{1 - v_{m}^{2}}}$$

Donde:

 v_m = Coeficiente de Poisson de la fibra de la matriz.

 v_f = Coeficiente de Poisson de la fibra.

Módulo cortante menor:

$$G_{12} = \frac{G_m (1 + 0.6 v_f^{0.5})}{\left(1 - V_f\right)^{1.25} + \frac{V_f}{(1 - v_m^2)}}$$
(3)

Donde:

 G_m = Módulo cortante de la matriz.

Coeficiente de Poisson mayor:

$$v_{12} = V_f v_f + (1 - V_f) v_m \tag{4}$$

Coeficiente de Poisson menor:

$$v_{21} = v_{12} \frac{E_2}{E_1} \tag{5}$$

Módulo cortante menor:

$$G_{21} = \frac{E_2}{2(1+\nu_{21})} \tag{6}$$

1.1.10 Matrices

Los polímeros utilizados como materiales de matriz se denominan comúnmente resinas. La resina matriz generalmente representa del 30 al 40 %, en volumen, de un material compuesto. Además de mantener la forma de la estructura compuesta, alinear los refuerzos y actuar como medio de transferencia de esfuerzos. La matriz protege las fibras de la abrasión y la corrosión, y lo que es más importante, la limitación de un material compuesto bien puede ser una función de las propiedades de la matriz [38].

1.1.11 Uniones

Básicamente, para la unión de dos piezas individuales para conformar un solo elemento existen varios tipos de uniones comúnmente empleados como los que se muestran en la Figura 1.9 [39].



Figura 1.9 Tipos de uniones [39].

1.1.11.1 Uniones mecánicas

Las características principales de una unión mecánica es el uso de sistemas discretos auxiliares para mantener unidas las piezas del ensamblaje, estos elementos de conexión pueden ser normalmente remaches, tornillos, pasadores o grapas (ver Figura 1.10) [40].



Figura 1.10 Representación de: a) Remaches b) Tornillos y c) Pasadores [41].
1.1.11.2 Uniones soldadura

En práctica, la soldadura (ver Figura 1.11) se puede definir como un procedimiento que permite unir partes en una sola pieza, asegurando así la continuidad entre ellas mediante calentamiento y/o presión con o sin empleo de un material de aporte cuyas características físicas son comparables al procedimiento específico utilizado. La soldadura se considera terminada cuando se asegura la penetración de los gránulos entre las piezas, ya sea directamente o a través de un material de aportación [39].



Figura 1.11 Unión soldada [42].

1.1.11.3 Uniones adhesivas

La Figura 1.12 muestra una serie de configuraciones típicas de unión adhesiva. suelen caracterizarse por una alta concentración de esfuerzos en la capa adhesiva. Esto se debe a la deformación axial no uniforme de los sujetadores bajo esfuerzos cortantes y la excentricidad de la dirección de la carga bajo esfuerzos de pelado.

La reacción a los esfuerzos de pelado suele ser mucho más frágil que la respuesta al cortante, lo que reduce los esfuerzos siendo de esta manera lo más deseable para un buen comportamiento de la unión [40].



Figura 1.12 Configuraciones típicas de unión adhesiva [43].

1.1.11.4 Uniones hibrida

Una unión hibrida es una combinación de una técnica convencional de unión (uniones mecánicas, soldaduras) con unión adhesiva (ver Figura 1.13). La finalidad de este método es aprovechar tanto las técnicas de unión, mayor rigidez de las estructuras, mayor superficie de transferencia de esfuerzos, sellado anticorrosión, entre otros, evitando sus inconvenientes, sensibilidad a esfuerzos de pelado, problemas de envejecimiento, resistencia al calor limitada, necesidad de un utillaje caro durante el proceso de curado del adhesivo, entre otros [39].



Figura 1.13 Esquema de unión hibrida remache – adhesivo [44].

1.1.12 Adhesivos

Un adhesivo se define como un aglomerante no metálico, este actuar por adhesión y cohesión, (ver Figura 1.14) esta es una sustancia capaz de unir materiales mediante la

unión entre superficies, de manera que debe adherirse a la superficie debido a la adhesión y naturalmente la cohesión debe mantener el adhesivo unido [45].



Figura 1.14 Esquema de unión adhesiva [45].

1.1.12.1 Tipos de adhesivos

Se utilizan como adhesivos una gran variedad de materiales, incluyendo compuestos poliméricos naturales (almidones, dextrinas, proteínas y caucho natural), inorgánicos (siliconas) y polímeros sintéticos materiales (termoplásticos, termoestables, elastómeros). Las formas de adhesivos incluyen pastas, líquidos, películas, y espumas [46]. En consecuencia, según [47] existen muchos tipos de adhesivos y se pueden clasificar en:

Adhesivos estructurales: por lo general, estos son epóxidos y acrílicos.

Adhesivo semiestructural/ no estructural: estos son, comúnmente usados donde la falla sería menos crítica y aplicaciones con fines estéticos de terminado.

Adhesivos de contacto: el adhesivo se aplica a ambas superficies luego se espera que el solvente se evapore para posteriormente los dos adherentes se pongan en contacto.

Adhesivos sensibles a presión: estos son elastómeros de módulo muy bajo siendo deformables con facilidad con presiones pequeñas, pero con enlaces relativamente durables, mediante una fusión en caliente que humedece la superficie enfriándose y formando un polímero sólido.

Adhesivos anaeróbicos: generalmente estos se curan dentro de espacios pequeños privados de oxígeno, por medio de exposición de agentes o mediante un catalizador, usado en aplicaciones de ingeniería mecánica para fijar pernos y cojinetes.

1.1.12.2 Distribución de tensiones

En servicio, las uniones pueden estar sujetas a diversos grados de estrés mecánico por carga de tracción y flexión (ver Figura 1.15). Estas deben diseñarse para soportar estas tensiones [48].



Figura 1.15 Distribución de tensiones en: a) Soldadura b) Uniones mecánicas c) Uniones Adhesivas [39].

1.1.12.3 Efecto de la rugosidad superficial

Diversos mecanismos pueden favorecer o dificultar la adhesión entre componentes, un concepto clave a este respecto es el de humectabilidad, que nos habla de la capacidad de un fluido para extenderse sobre una superficie sólida plana. Además, describe el grado

de contacto interno, si bien se asume implícitamente que el sustrato es perfectamente liso, sin embargo, esto dista mucho de ser cierto en la práctica (ver Figura 1.16). Debido a que la interfaz entre la fibra y la matriz debe ser bastante rugosa en lugar de una interfaz plana ideal [49].



Figura 1.16 (a) Interfaz plana ideal entre el refuerzo y la matriz. (b) Una irregularidad más probable interfaz entre fibra y matriz [49].

1.1.12.4 Separación de uniones adhesivas

Al diseñar una unión adhesiva, el objetivo es que la distribución de tensiones de tracción, compresión, flexión, torsión y cizallamiento sea lo más uniforme posible. Por lo tanto, es necesario comprender bien cómo se distribuyen los esfuerzos en la unión sometida a esfuerzos y dependiendo como actúen estas fuerzas (ver Figura 1.17) se puede plantear una solución adecuada [39].



Figura 1.17 Tipos de separaciones [46].

1.1.12.5 Fallo en uniones adhesivas

Al diseñar una unión adhesiva se procura que la rotura no caiga en una zona adhesiva es decir que el desprendimiento no se produzca en la interfase sustrato-adhesivo, puesto

que la rotura adhesiva no es predecible, dado que la magnitud de fuerza de adhesión depende de factores rara vez controlables [46].

Por el contrario, al conocer las características mecánicas del adhesivo se puede predecir las cargas de rotura en modo cohesivo bajo diferentes tipos de esfuerzos, adicionalmente, se puede evaluar la adhesión de dos sustratos mediante un ensayo de rotura, de modo que puedan ocurrir distintos tipos posibles de fallos mostrados en la Tabla 1.3.

Fallo adhesivo	Fallo cohesivo	Fallo intermedio	Fallo del sustrato
Se produce cuando se separa la interfase sustrato-adhesivo.	Ocurre cuando se produce la ruptura del adhesivo.	Ocurre cuando se produce una combinación de los fallos anteriormente mencionados.	Cuando se rompe el sustrato antes que la unión adhesiva o que la interfase sustrato- adhesivo.

Tabla 1.3 Fallos producidos en uniones adhesivas [46].

1.1.12.6 Resina epoxi

Es uno de los principales materiales de matriz termoestable. Un epoxi es un polímero que contiene un grupo epóxido en su estructura química; véase la Figura 1.18, es un líquido orgánico de bajo peso molecular. Con frecuencia, se utilizan diversos aditivos para modificar sus características, además, se utilizan diluyentes para reducir la viscosidad. Los agentes flexibilizantes se utilizan para que el epoxi sea flexible. Otros agentes se utilizan para proteger contra la radiación ultravioleta. Los agentes de curado son compuestos orgánicos amino o ácidos, y la reticulación se obtiene introduciendo sustancias químicas que reaccionan entre sí en cadenas adyacentes [49].



Figura 1.18 Resina epóxica [50].

Las resinas epoxi son más caras que los poliésteres, pero tienen mejor resistencia a la humedad, menor contracción durante el curado (alrededor del 3 %), mayor temperatura máxima de uso y buena adhesión a las fibras de vidrio. Existen muchas fórmulas patentadas de epoxis, y una gran parte de los compuestos de matriz polimérica de alto rendimiento tienen epoxis termoendurecibles como matrices [49].

1.1.13 Preparación de superficie

En la fabricación de muestras, el rendimiento del (CFRP) Adherido al miembro estructural depende principalmente de la preparación de la superficie [11]. Se sugiere seguir los siguientes pasos (ver Figura 1.19); como el tratamiento de acabado superficial seguido de la eliminación de polvo, que son factores que influyen en la transferencia de fuerza entre las placas que se llevan a cabo a través de la unión en la interfaz entre dos materiales debido a la creación de una superficie químicamente activa en el acero que promueve la formación de fuertes enlaces químicos con el adhesivo [51].



Figura 1.19 Esquema de preparación superficial para aplicar adhesivo [11].

1.1.13.1 Limpieza por máquinas herramientas

Es posible eliminar impurezas; tales como rebabas luego de corte, corrosión, residuos de soldadura, pintura envejecida y otras incrustaciones se utiliza la normativa SSPC-SP-3

mediante la aplicabilidad de máquinas herramientas eléctricas o neumáticas (ver Figura 1.20). Como una alternativa previa antes de realizar el proceso de limpieza se debe retirar todo tipo de contaminante como grasa, sal, polvo, químicos, entre otros [52].



Figura 1.20 Limpieza por maquina neumática - Granallado convencional [53].

1.1.13.2 Limpieza con chorro de abrasivo – Sandblasting

Para lograr un acabado superficial conocido como grado metal blanco (ver Figura 1.21) la normativa SSPC -SP-5/ NACE N°1, establece el uso de cualquier tipo de abrasivo proyectado a presión para eliminar imperfecciones, es utilizada donde las condiciones de superficie son extremadamente severas y deben verse libre de contaminantes [52].



Figura 1.21 Acabado generado por sandblasting [53].

• Abrasivos

El uso de abrasivos con características de reciclabilidad (ver Tabla 1.4) es fundamental no sólo para la rentabilidad, sino también para aumentar la circularidad de los abrasivos en el sistema, de forma que se generen menos residuos, es decir que la tasa de degradación del abrasivo depende del tipo y dureza del abrasivo además de la dureza de la superficie limpiada [54].

Tipos de abrasivos	Ejemplo	Forma	Reciclabilidad	
Sintético o granos de	Sintético o granos de Sílice cristalina		Daio madia	
minerales naturales	Granate	Aligulai	Dajo – medio	
	Escoria de cobre			
Escoria abrasiva	Escoria de níquel	Angular	Alta	
	Escoria metálica mixta			
Granalla metálica o	Acero	Angular o	Madia alta	
granalla	Hierro fundido	esférica	Medio – alta	
Orgánico (molidos)	Mazorca de maíz		Daia madia	
Organico (mondos)	Cáscara de nuez	Angular	bajo – medio	
Otros alternatives	Bicarbonato de sodio	Anoulon	Bajo	
otras alternativas	Hielo seco	Angular o		
aurasivos	Bolitas de plástico	esterica		

Tabla 1.4 Tipos de abrasivos utilizados en las operaciones de sandblasting [55].

Para este método de limpieza se utilizan abrasivos metálicos y no metálicos a presión, asimismo, estudios previos mencionan que se admitirá que la superficie tenga un 5% de materiales extraños además de una notable coloración en cada pulgada cuadrada de la superficie [52].

Blíster blaster logra resultados de anclaje como si fuera un chorro de arena de calidad elevada, produciendo un acabado comparable al granallado (ver Figura 1.22) debido a que elimina impurezas mediante el uso de cepillos con cerdas giratorias llegando a niveles de rugosidad de hasta 120 µm por medio de una herramienta eléctrica manual portátil [53].



Figura 1.22 Proceso de preparación de superficie por cepillo abrasivo [53].

1.1.14 Rugosidad superficial

La rugosidad superficial se define como la frecuencia más corta de las superficies reales en relación con las depresiones. La rugosidad de la superficie no sólo afecta al aspecto del objeto, sino que también produce diferencias de textura o tacto añadiendo valor agregado a un producto, como la clase y la satisfacción del cliente. Si una pieza entra en contacto con algo, su rugosidad superficial afecta a la cantidad de desgaste o a la capacidad de formar un sello, además, si la pieza se va a pintar, la rugosidad también afecta al grosor de la pintura [56].

1.1.14.1 Rugosidad media

La rugosidad media es la media aritmética de los valores absolutos de las distancias "y" desde el perfil rugoso hasta la línea central dentro del tramo de medición. Corresponde a la altura de un rectángulo cuya longitud es igual al tramo de medición total y cuya área es igual a la suma de las superficies encerradas entre el perfil rugoso y la línea central (véase la Figura 1.23) [57].



Figura 1.23 Representación de la rugosidad media [57].

Según [58] la rugosidad media se calcula mediante la fórmula:

$$R_{a} = \frac{1}{l_{m}} \int_{x=0}^{x=l_{m}} |y| \, dx$$
⁽⁷⁾

Donde:

 $R_a = Rugosidad media aritmética.$

 $l_m =$ Longitud de evaluación.

y = Coordenadas del perfil.

1.1.14.2 Grado de rugosidad superficial

Según DIN/ISO 1302 se puede identificar la clase de rugosidad mediante el valor de la rugosidad media se muestra en la Tabla 1.4 para una mayor facilidad de especificación se clasifica según su proceso de fabricación [59].

Proceso	Valor de rugosidad Ra		Nº de
de acabado de superficie	μm	µpulgadas	calidades de rugosidad
	0.025	1	N 1
Pulido	0.05	2	N 2
	0.1	4	N 3
Devãida	0.2	8	N 4
Brunido	0.4	16	N 5
Linda	0.8	32	N 6
Lijado	1.6	63	N 7
Esmerilado	3.2	125	N 8
Con dhlactin a	6.3	250	N 9
Sandbiasung	12.5	500	N 10
Drictle bloster	25	1000	N 11
Bristie diaster	50	2000	N 12

Tabla 1.5Clase de rugosidades según DIN/ISO 1302 [59].

1.1.14.3 Medición de la rugosidad

Para que la recogida de datos sea correcta, la galga debe pasar sobre la superficie en línea recta, de modo que sólo la punta del palpador siga la superficie que se está comprobando (ver Figura 1.24). Para ello se utiliza un punto de referencia de rectitud. Puede consistir en algún tipo de barra de referencia que suele estar lapeada o rectificada con precisión para obtener una alta tolerancia de rectitud. En otros casos, es posible utilizar un medio alternativo de referencia como es el de un patín [60].



Figura 1.24 Obtención de mediciones de un perfil [58].

1.1.14.4 Rugosímetro

Para poder cuantificar la textura de la superficie, es necesario utilizar instrumentos tradicionales de medición de superficies, este consta de un palpador con una punta pequeña (uña), un calibrador o transductor, un punto de referencia transversal y un procesador (ver Figura 1.25). La superficie se mide moviendo el palpador por la superficie. A medida que el palpador sube y baja por la superficie, el transductor convierte este movimiento en una señal que se transmite a un procesador que la convierte en un número y, normalmente, en un perfil visual [60].



Figura 1.25 Esquema de instrumento de medición de superficie [58].

Es importante tener en cuenta las siguientes reglas para poder reconocer la calidad superficial de un determinado elemento:

• Regla del 16 %

La superficie se considera aceptable si como máximo el 16% de todos los valores medidos del parámetro considerado, obtenidos sobre una longitud de evaluación, sobrepasa el valor especificado en los dibujos o en otra documentación técnica del producto [58].

• Regla del valor máximo

Ninguno de los valores del parámetro de rugosidad medidos sobre la totalidad de la superficie a controlar debe sobrepasar el valor especificado en los dibujos o en la documentación técnica del producto [58].

1.1.15 Método de elementos finitos

El principal objetivo de este método es proponer un modelo de elementos finitos tridimensionales preciso para investigar el comportamiento de un determinado material, que pueden conducir a idear una guía de diseño específica para este tipo de aplicación.

El comportamiento no lineal, geométrico y material de todos los componentes se tiene en cuenta en el modelado [61].

El MEF se verifica comparando sus resultados con resultados experimentales disponibles (ver Figura 1.26), el procedimiento validado se utiliza para estudiar la respuesta típica de carga-deflexión de rango completo, el modo de falla, el deslizamiento relativo entre superficies y la distribución de deformaciones en un determinado elemento sujeto a cargas distribuidas uniformemente o concentradas. Luego se realizan estudios paramétricos para investigar los efectos de la variación de su comportamiento [61].



Figura 1.26 Diagrama que describe el procedimiento de un modelado con uno experimental [62].

1.1.15.1 Discretización

El Método de Elementos Finitos (FEM) es una herramienta muy útil para investigaciones generales del comportamiento de sólidos tales como: placas, láminas, vigas, sólidos, etc. FEM discretiza el área de estudio en un número finito de elementos que se encuentran conectados por nodos (ver Figura 1.27). En análisis estructural la principal variable de la tarea es el desplazamiento que sufren esos nodos, mediante FEM es posible encontrar una buena aproximación para la solución correcta de los desplazamientos de los nodos para luego interpolar esos resultados a otros nodos, esta

aproximación mejora a medida que la discretización se vuelve más precisa, es decir se divide en partes pequeñas del mismo tamaño [63].



Figura 1.27 Esquema arbitrario de un problema general [64].

1.1.15.2 Tipo de elementos

La variación de desplazamiento a lo largo de una estructura compleja se puede aproximar mediante elementos finitos, la idea es dividir la estructura en elementos: 1D (barras), 2D (superficies) y 3D (sólidos) que sean lo suficientemente pequeños para que la forma desplazada se pueda asumir con poco error [64].

✓ Elemento unidimensional

Generalmente se utilizan para representar vigas o barras. La figura 1.28 muestra la imagen de un elemento lineal, este elemento se forma después de conectar dos nodos [65].



Figura 1.28 Elemento lineal con dos nodos [65].

✓ Elemento bidimensional

Se conoce como elemento bidimensional a los elementos conformados por 3 o más nodos (ver Figura 1.29). estos elementos se utilizan para el análisis de materiales compuestos, ya que solo pueden soportar tensiones en el plano del material [64].



Figura 1.29 Elemento dimensional de tres o mas nodos [65].

✓ Elemento tipo Shell

Los elementos tipo Shell se modelan en términos de su plano medio de la superficie en lugar del volumen completo (ver Figura 1.30), es decir se desprecia su espesor debido a que las tensiones en dirección al espesor son insignificantes; lo que puede ser específicamente útil para mejorar la precisión de los cálculos [64].



Figura 1.30 Elemento tipo Shell [64].

✓ Elemento tridimensional

Normalmente este tipo de elementos representa sólidos (ver Figura 1.31), tienden a utilizarse cuando el compuesto es muy grueso y la geometría es más sólida que la de una placa o cuando hay un campo de tensiones 3D en el material [64].



Figura 1.31 Elemento tridimensional [65].

Se sugiere utilizar el método de elementos finitos (FEM) del tipo de análisis estático no lineal, para predecir el comportamiento de carga – deflexión y la distribución de la deformación a lo largo de la longitud de la placa adherida con (CFRP) para investigar la unión entre ellas [66].

Al ejecutar la simulación se debe tomar en cuenta las propiedades no lineales del material, además de las condiciones como las de contorno de traslación del modelo, la simetría, la carga aplicada a través de incrementos de desplazamiento, (ver figura 1.32) estos desplazamientos deben ser uniformes a lo largo de los bordes a la placa de acero con reforzamiento [66].



Figura 1.32 Fases del análisis por elementos finitos [65].

1.1.16 Herramientas para la validación de hipótesis

Según [5], es fundamental la estadística descriptiva debido a su capacidad de resumir y presentar los datos de carácter experimental, lo que facilita en gran parte la comprensión y la toma de decisiones basada en los ensayos, además proporciona datos como tendencia central que viene a ser el promedio, además de las medidas de dispersión, que vienen siendo definidas por las siguientes ecuaciones:

Desviación estándar

$$S_{1} = \sqrt{\frac{\Sigma x_{1}^{2}}{n} - (\bar{x}_{1})^{2}}$$
(8)

Donde:

 $x_1 = Variable.$

 $\bar{\mathbf{x}}_1$ = Promedio de la variable.

n= Número de variables.

Error estándar:

$$\sigma_{X_1} = \frac{S_1}{\sqrt{n-1}} \tag{9}$$

Diferencia del error estándar:

$$\sigma_{\rm dif} = \sqrt{\sigma_{\rm X}_1^2 - \sigma_{\rm X}_2^2} \tag{10}$$

Valor t calculado:

$$t = \frac{\bar{x}_1 - \bar{x}_2}{\sigma_{dif}}$$
(11)

Grados de libertad:

$$gl = n_1 + n_2 - 2$$
 (12)

(12)

Donde:

 n_1 = Número de elemento de la muestra 1.

 n_2 = Número de elemento de la muestra 2.

1.2 Objetivos

1.2.1 Objetivo general

Medir la resistencia a flexión entre el acero reforzado con fibra de carbono unidireccional.

1.2.2 Objetivos específicos

- Preparar las probetas para el ensayo de flexión de acero reforzado con fibra de carbono unidireccional.
- Aplicar el método de ensayo de flexión de tres puntos según la normativa ASTM E290-22.
- Analizar los resultados obtenidos y establecer conclusiones.

1.3 Planteamiento de la hipótesis

El incremento de resistencia a flexión depende del área de contacto influyente.

1.3.1 Variable independiente

El área de contacto

1.3.2 Variable dependiente

Resistencia a flexión

CAPÍTULO II

METODOLOGÍA

2 Materiales

Los materiales que se utilizaron en el presente trabajo se encuentran en la Tabla 2.1 con una breve descripción de los equipos y herramientas, mientras que en los consumibles se encuentran en la Tabla 2.2.

Tabla 2.1Equipos.				
	Equipos			
Equipo	Imagen Descripción			
Torno		Equipo perteneciente al laboratorio de Mecánica de la Universidad Técnica de Ambato, utilizado a una velocidad del cabezal a 2500 rpm, para la limpieza de la superficie mediante el acople de una cinta de acero.		
Metrotest STH-2000/		Máquina de prueba de ensayos con capacidad de carga de 400 kN a 2000 kN con precisión de medición en la carga de: $\pm 0.5\%$.		
SHIMADZU AGS-X		Máquina de prueba de ensayos con capacidad de carga de 50 kN con precisión de medición en la carga de: ±0.5%.		
Computador		Recurso utilizado durante el proyecto para la obtención y registro de datos.		

	Equipos				
Equipo	Imagen	Descripción			
Rugosímetro	15	Instrumento de medición encargado de cuantificar la rugosidad que presenta la superficie de las placas.			
Balanza digital		Instrumento de pesaje que se utilizó par mezclar las cantidades correctas de resina.			
Amoladora	and the second s	Instrumento de corte en caliente que facilitará el troceado para la obtención de probetas.			
Taladro		Máquina giratoria a la cual generalmente se acopla un elemento de corte (broca) sin embargo se usó una llave Allen para mezcla la resina a 500 rpm.			
Esmeril		Máquina eléctrica mediante el acople de una piedra de esmeril, se eliminó las rebabas del corte en caliente del acero.			
Kit de protección		Se implementó el uso de equipos de seguridad como: gafas, tapones de oídos, guantes, mascarilla, mandil y zapatos punta de acero.			

Tabla 2.1	Equipos	continuaciór	ı).

Tabla 2.2Herramientas.

Herramientas			
Herramienta	Imagen	Descripción	
Flexómetro		Herramienta de medida que ayudó a trazar longitudes.	
Torquímetro de aguja		Herramienta que se encargó de medir la presión calculada para el área de contacto de las probetas reforzadas	
Cutter		Herramienta de corte para mayor precisión.	

Herramienta				
Herramienta	Imagen	Descripción		
Dado		Herramienta ocupada para ajustar las prensas en C con la ayuda del torquímetro.		
Disco de cerdas de acero		Herramienta de 110 mm de diámetro, con 2 mm de ancho, ocupada para el desbaste de área de contacto donde se pegó la platina o fibra de carbono.		
Adaptador de disco de cerdas de acero		Herramienta de aluminio que se usó para el acople del disco de cerdas de acero mediante un elemento de transmisión de movimiento, generando una velocidad máxima de 4000 r.p.m.		
Escuadra		Instrumento utilizado para realizar trazos a 90°.		
Llave Allen		Herramienta conectada al taladro pa mezclar los componentes Ay B de resina, co la finalidad de incluir la menor cantidad o aire posible.		
Prensa en C		Permite unir dos piezas o más en el centro de la cavidad formada.		
Cavidad formada		Aquí se controló el espesor indicado.		
Espátula		Este elemento se utilizó para la aplicación o la resina en la probeta previamente preparada		
Tornillo de banco o entenalla		Sistema de mordazas empleada para mantener fijos los materiales previos al corte en caliente.		
Recipientes plásticos		Se utilizó para mezclar los componentes Ay B de resina.		

 Tabla 2.2
 Herramientas (continuación).

Consumibles			
Consumible	Imagen	Descripción	
Patinas de Acero A36 de 50x10 mm		Las propiedades de este material se muestran en la tabla 2.4.	
Resina		Se utilizó por sus propiedades de adhesión una combinación de dos componentes, cu bases en resina epóxica como tixotrópicos filler especial caracterizados por tener u tonalidad blanca y negra respectivamente la tabla 2.5.	
Fibra de carbono	0	La fibra de carbono unidireccional que se utilizó consiste en 30% resina y 70% fibra de carbono. Las propiedades mecánicas de la fibra de carbono se muestran en la Tabla 2.7.	
Thinner		Disolvente líquido para limpiar o desengrasa la probeta.	
Disco abrasivo de corte	$\mathbf{\cdot}\mathbf{\cdot}$	Diseñado para cortar diferentes materiales, asegurando su correcta fijación.	
Lija N150	18 11 18 1 6 1	Utilizado para pulir y limpiar el metal.	
Cinta adhesiva	0	Material adhesivo colocado en la probeta para su previa identificación.	
Paños		Material utilizado para limpiar las probetas.	
Guaipe		Utilizado para limpiar el excedente de resina y colocación de esta.	

2.1.1 Propiedades de los materiales

A continuación, se presentan las propiedades de los materiales usados en la elaboración del trabajo con el fin de obtener las variables que dan como resultado la reproducción del ensayo experimental con materiales disponibles de refuerzo en el país.

• Acero ASTM A-36

Denominación establecida por la ASTM, esta es una aleación de hierro con un porcentaje del 98%, con contenidos máximos de carbono de 0.29% adicionalmente de cantidades menores de minerales como azufre, fósforo que mejora tanto su soldabilidad al igual que su resistencia a la intemperie y manganeso que mejora su resistencia, material de tipo estructural más usado en construcción de estructuras como puentes, edificios y estructuras atornilladas y/o soldadas debido a su abundancia, fácil ensamblaje y precio accesible [67].

	Propiedades mecánicas				
	Módulo	Relación	Límite	Resistencia	Falla ante la
Material	De	De	de	Máxima a	deformación
	Elasticidad	Poisson	Fluencia	la tracción	plástica
	[GPa]	-	[MPa]	[MPa]	-
	200	0.3	250	400	0.23
		Com	posición quí	mica [%]	
ASTM A-36	Carbono	Manganeso	Silicio	Fósforo	Azufre
	С	Mn	Si	Р	S
	0.25-0.29	0.6-1.2	0.15-0.4	0.04	0.05

 Tabla 2.4
 Propiedades del acero ASTM A-36 [67].

Adhesivo epoxi

Es un adhesivo estructural tixotrópico de alta resistencia, mostrado en la ficha técnica de Sika [68], resultante de la mezcla de dos componentes; la base denominada compuesto A, conjuntamente de un endurecedor denominado B que es colocado luego de la preparación de la superficie sea este en materiales de construcción como hormigón, mampostería, madera, incluso placas de acero.

Es necesario un control de mezclado de los componentes A y B para obtener altas resistencias mecánicas, a la abrasión y a impactos, siendo diseñada a temperaturas de soporte de 8 °C a 35 °C con una relación de porción de mezcla de 3:1 en peso o volumen, considerando que el tiempo de vida de mezcla va en función de la temperatura ambiente, eso quiere decir que mientras mayor cantidad se mezcle más corto es el tiempo de vida de mezcla, los fabricantes recomiendan dividir las porciones del adhesivo [68].

Tabla 2.5 Propiedades mecánicas de la resina epóxica [3].					
	Módulo	Relación	Módulo		
Material	de	de	de	Contracción	
	Elasticidad	Poisson	corte		
	[GPa]	-	[GPa]	%	
Resina epóxica	3.78	0.35	1.4	0.04	

Además de establecer información técnica el fabricante detalla la resistencia a compresión tomando en cuenta el tiempo de curado, sin embargo, estos valores pueden variar dependiendo de la intensidad del mezclado y la inclusión de aire durante el mismo [68].

	Resistencia a compresión	
Tiempo de curado	10 °C	35 °C
12 horas	-	~85 N/mm ²
1 día	~55 N/mm ²	~90 N/mm ²
3 días	~70 N/mm ²	~90 N/mm ²
7 días	~75 N/mm ²	~90 N/mm ²

Tabla 2.6Resistencia a compresión según EN 196 [68].

Fibra de carbono Unidireccional

Tabla 2	.7 Propiedades mecá	nicas de la fibra de carb	oono [3].
	Módulo	Relación	Módulo
Material	de	de	de
	Elasticidad	Poisson	corte
	[GPa]	-	[GPa]
E 230	230	0.23	9

T 11 **FO**

2.2 Método

2.2.1 Tipo de investigación

✓ Experimental

En este trabajo se utilizará el método experimental, debido a que en el ensayo se ejecutará mediante una prensa hidráulica donde se aplicará carga en forma sostenida en función de lecturas de la flexión provocada en la probeta, tomando como referencia de carga de diseño obtenida por un modelo de elementos finitos, la que provoca la deflexión correspondiente. Se buscará alcanzar la carga última; mediante el uso de deformómetros en el procedimiento anterior se medirá la deflexión máxima de las probetas y su comportamiento a flexión.

✓ Descriptivo

Desde el punto de vista experimental el método descriptivo es concluyente debido a que se puntualizará las características de las probetas a ensayar, recopilando información útil permitiendo una mayor precisión en la medición de deflexión en relación con las probetas no reforzadas.

✓ Cuantitativo

No obstante, mediante el uso de variables se recopilará datos cuantificables obtenidos en los ensayos con fines estadísticos para determinar el comportamiento de las probetas reforzadas frente a las probetas no reforzadas.

2.2.2 Población y muestra

Muestra

Se utilizó un método experimental para determinar el comportamiento del acero reforzado con fibra de carbono unidireccional, sin embargo, primero se determinó las propiedades compresivas de la resina, la norma ASTM D695 cubre este método de ensayo al considerarlo como un plástico rígido reforzado, en consecuencia, se deben ensayar al menos 5 especímenes, estos deberán tener forma cilíndrica. Por otra parte, la norma ASTM E290-22 proporciona procedimientos de pruebas de ensayos a flexión; no obstante, esta norma no establece un número específico de probetas; por lo tanto, se considera ensayar 30 probetas de 10 mm de espesor, en tres diferentes dimensiones de 790, 640 y 490 mm respectivamente, de las cuales 15 de ellas no contarán con reforzamiento como se muestra en la Tabla 2.8 se especifica su respectiva combinación.

	Combinación			Número de probetas
	Material	Longitud [mm]	Diámetro [mm]	ASTM D695
1	Sikadur 30 componente A y B	24.5	Ø 12.7	5
	Material	Longitud [mm]	Espesor [mm]	ASTM E290- 22
2	Acero A36 y fibra de carbono U	490	10	5
4	Acero A36	490	10	5
3	Acero A36 y fibra de carbono U	640	10	5
3	Acero A36	640	10	5
4	Acero A36 y fibra de carbono U	790	10	5
4	Acero A36	790	10	5
		Total		35

 Tabla 2.8
 Especificación del número de probetas.

2.2.3 Operacionalización de variables

Variable independiente

	1 abia 2.9	variable indepe	nulente.	
Conceptualización	Categoría	Indicadores	Índice	Técnicas e instrumentación
Mediante la ayuda de un rugosímetro se verificará la incidencia que tiene la rugosidad en una determinada área de contacto que presenta una superficie previamente preparada.	Calidad de área de contacto	Tratamiento superficial	Limpieza con disco de cerdas de acero	Bibliografía Fichas técnicas Norma ASTM E290-22 Rugosímetro Mitutoyo

|--|

2.2.4 Recolección de información

La recolección de información se detalla mediante el diagrama mostrado en la Figura 2.1



Figura 2.1 Diagrama de recolección de información.

2.2.5 Proceso para el ensayo

Previo a evaluar el comportamiento de las probetas de acero reforzadas y no reforzadas, se determinará la resistencia compresiva del adhesivo Sikadur–30 por medio de la normativa ASTM D695 que cubre un método de ensayo estándar empleado para determinar las propiedades mecánicas de plásticos rígidos reforzados y no reforzados, mediante probetas preparadas por moldeo a inyección del material que deberán tener forma cilíndrica, como se observa en la Figura 2.2, procurando obtener superficies lisas, además, especifica que se deberán ensayar al menos 5 probetas mediante una máquina de ensayos a compresión aplicando una velocidad de 1.3 mm/min donde se registrará la carga máxima soportada por la probeta, normalmente esta se produce cuando se genera la ruptura [69].

El informe contendrá la siguiente información:

- 1. Identificación completa del material ensayado, incluido el tipo, fuente, número de código del fabricante, forma, dimensiones principales, historial previo etc.
- 2. Método de preparación de muestras de ensayo,
- 3. Tipo de muestra de ensayo y dimensiones,
- 4. Procedimiento de acondicionamiento utilizado,
- 5. Condiciones atmosféricas en la sala de ensayo,
- 6. Número de muestras ensayadas,
- 7. Velocidad de ensayo,
- 8. Resistencia a la compresión, valor medio y desviación estándar,
- Límite elástico de compresión y límite elástico compensado valor promedio y desviación estándar,
- 10. Módulo de elasticidad, valor promedio, desviación estándar,
- 11. Fecha de prueba

El ensayo que describe la normativa ASTM E290-22 proporciona métodos de ensayos a flexión para determinar la ductilidad de materiales metálicos, se incluyen cuatro

métodos de los cuales se usará el de curvatura guiada, conocida también como ensayo a flexión de tres puntos, este se lo realiza apoyando la probeta cerca de cada extremo sobre rodillos de dimensiones definidas para forzar aplicando una fuerza a través de un émbolo en la mitad de la longitud de la probeta entre dos soportes separados por un espacio definido, además de determinar la ubicación y restricciones, menciona el acabado superficial, de modo que el objetivo de esta prueba es determinar las propiedades mecánicas como la resistencia a flexión, la deformación y el módulo de elasticidad y establece los criterios de aceptación para la calidad de los resultados [70].

Para el respectivo ensayo se fabricó 30 probetas, de las cuales 15 no tienen reforzamiento con el fin de analizar el incremento de resistencia, se colocará la probeta sobre dos soportes redondos separados por una holgura. Donde mediante una máquina de ensayo se aplicará una fuerza hasta que ocurra la falla con una velocidad de 20mm/min, en cuanto al sentido la norma no establece un valor numérico específico para la resistencia a flexión sugiere incluir registros de la carga aplicada, cabe mencionar que perturbaciones en la superficie que se generan durante la prueba de flexión; como piel de naranja, donde no hay penetración no se consideran falla por grieta [70].

Acorde a la referencia la norma propone realizar un informe con la siguiente información:

- 1. Identificación del espécimen,
- 2. Tamaño y tipo de espécimen,
- 3. Tipo de ensayo,
- 4. Carga aplicada,
- 5. Radio utilizado para formar la curva,
- 6. Número y tamaño de las grietas visibles en la curva,
- 7. Si la probeta cumple o no los requisitos.

2.2.6 Dimensionamiento de probetas

Los tamaños de probetas establecidos por la normativa D695 (ver Figura 2.2) deben tener forma de prisma o en su defecto la de un cilindro recto cuya longitud sea el doble de su ancho o diámetro principal. [69]



Figura 2.2 Dimensionamiento del molde para la resina.

La norma ASTM E290-22 determina el dimensionamiento entre apoyos (ver Figura 2.3) no obstante, solo se hará uso del procedimiento para determinar las propiedades a flexión debido a que este es un análisis no lineal, donde se determinará la influencia que tiene el área de contacto en el incremento de resistencia.



Figura 2.3 Configuración para el tipo de ensayo a flexión de tres puntos [70].



Figura 2.4 Configuración para las probetas de acero reforzado de 490 mm.



Figura 2.5 Configuración para las probetas de acero de 490 mm.



Figura 2.6 Configuración para las probetas de acero reforzado de 640 mm.



Figura 2.7 Configuración para las probetas de acero de 640 mm.



Figura 2.8 Configuración para las probetas de acero reforzado de 790 mm.



Figura 2.9 Configuración para las probetas de acero de 790 mm.

2.2.7 Determinación de la presión

Al ser una alternativa del proceso de limpieza sandblasting, estudios posteriores como en [4] recomiendan la presión de 0.374 kgf/cm^2 que debe ser ejercida para la unión entre superficies, tras generar rugosidad en el área de contacto.

Para ejercer el torque en el área donde previamente se aplicó el proceso de limpieza y posteriormente se aplicó la resina, es indispensable el uso de un torquímetro de aguja para determinar la fuerza mediante la Ecuación 13.

$$F = \frac{P}{A}$$
(13)

Donde:

F= Fuerza necesaria para generar torque [N]

P=Presión [kgf/cm²]

A =Área de contacto[cm²]

Al tener 3 grupos de probetas y estas al ser de diferentes dimensiones, obtendremos distintas áreas de contacto $A_1 A_2 y A_3$ respectivamente, mediante la Ecuación 14.

$$A = BxH$$
(14)

(1.1)

Donde:

B = Base [cm]

H= altura [cm]
$$A_1 = 27[\text{cm}]x5[\text{cm}]$$

 $A_1 = 135[\text{cm}^2]$

$$A_2 = 42[cm]x5[cm]$$

 $A_2 = 210 [cm^2]$
 $A_3 = 57[cm]x5[cm]$
 $A_3 = 285 [cm^2]$

Luego despejamos la fuerza P de la Ecuación 13 y la multiplicamos por el valor de aceleración de la gravedad para obtener resultados en Newtons:

$$P_{1} = 0.374 \left[\frac{\text{kgf}}{\text{cm}^{2}}\right] x 135 \text{ [cm}^{2}\text{]}$$
$$P_{1} = 50.49 \text{ kgf } x 9.81 \left[\frac{m}{s^{2}}\right]$$
$$P_{1} = 495.307 \text{ [N]}$$

$$P_{2} = 0.374 \left[\frac{\text{kgf}}{\text{cm}^{2}}\right] x 210 \text{ [cm}^{2}\text{]}$$
$$P_{2} = 70.54 \text{ kgf } x 9.81 \left[\frac{m}{s^{2}}\right]$$
$$P_{2} = 770.477 \text{ [N]}$$

$$P_{3} = 0.374 \left[\frac{\text{kgf}}{\text{cm}^{2}}\right] x285 \text{ [cm}^{2}\text{]}$$
$$P_{3} = 106.59 \text{ kgf } x 9.81 \left[\frac{m}{s^{2}}\right]$$
$$P_{3} = 1045.648 \text{ [N]}$$

El torque necesario se lo puede calcular mediante la Ecuación 15, considerando la longitud del torquímetro de 40 cm.

$$T = Fxd$$
(15)

Donde:

d = distancia del mango del torquímetro [m]

Para distribuir la presión aplicada se dividirá para el número de prensas usadas en la elaboración de las probetas.

$$T_{1} = 495.307 \text{ [N]x } 0.4 \text{ [m]}$$
$$T_{1} = \frac{198.123}{3 \text{ prensas}}$$
$$T_{1} = 66.041 \text{ [N} \cdot \text{m]}$$

$$T_{2} = 770.477 \text{ [N]x } 0.4 \text{ [m]}$$
$$T_{2} = \frac{308.191}{5 \text{ prensas}}$$
$$T_{2} = 61.638 \text{ [N} \cdot \text{m]}$$

$$T_3 = 1045.648 \text{ [N]x } 0.4 \text{ [m]}$$
$$T_3 = \frac{418.259}{7 \text{ prensas}}$$
$$T_3 = 59.751 \text{ [N} \cdot \text{m]}$$

2.2.8 Identificación de probetas

El análisis preciso de los resultados requiere que todas las muestras analizadas tengan un código específico para una fácil identificación. Las codificaciones utilizadas en este proyecto se describen en la Tabla 2.10 a continuación:

• Para el adhesivo

AB

A: Denominación "A" para identificar el adhesivo.

B: Denominación para identificar el número de probeta previa a ensayar.

• Para las probetas reforzadas

CCC_DD_EF

CCC: Denominación "CRF" para identificar si el acero estructural lleva refuerzo de fibra de carbono Y "SRF" respectivamente, si no contiene reforzamiento.

DDD: Denominación "790, 640 Y 490" para identificar la dimensión de probeta.

EF: denominación "EF" para identificar el ensayo con elementos finitos, mientras que para los ensayos experimentales esta denominación establece el número de probeta.

Probeta	Descripción	Tipo de flexión
A1	Fabricada en molde	Ensayo experimental
A2	Fabricada en molde	Ensayo experimental
A3	Fabricada en molde	Ensayo experimental
A4	Fabricada en molde	Ensayo experimental
A5	Fabricada en molde	Ensayo experimental
SRF_490_01	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_490_02	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_490_03	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_490_04	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_490_05	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_490_EF	Probeta reforzada	Ensayo con elementos finitos
CRF_490_01	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_490_02	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_490_03	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_490_04	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_490_05	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_490_EF	Probeta sin reforzamiento	Ensayo con elementos finitos
SRF_640_01	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_640_02	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_640_03	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_640_04	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_640_05	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_640_EF	Probeta reforzada	Ensayo con elementos finitos
CRF_640_01	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_640_02	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_640_03	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_640_04	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_640_05	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_640_EF	Probeta sin reforzamiento	Ensayo con elementos finitos
SRF_790_01	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_790_02	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_790_03	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_790_04	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_790_05	Probeta reforzada	Ensayo experimental
SRF_790_EF	Probeta reforzada	Ensayo con elementos finitos
CRF_790_01	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_790_02	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_790_03	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_790_04	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_790_05	Probeta sin reforzamiento	Ensayo experimental
CRF_790_EF	Probeta sin reforzamiento	Ensayo con elementos finitos

Tabla 2.10 Identificación de probetas.

2.2.9 Preparación de probetas

En el siguiente diagrama de flujo (ver Figura 2.10) se encuentra el procedimiento para la elaboración de probetas reforzadas y no reforzadas.



Figura 2.10 Diagrama de flujo de elaboración de probetas.

2.2.9.1 Proceso de preparación de probetas

El procedimiento de preparación de probetas depende del ensayo a realizar, como se muestra en las Tabla 2.11, 2.12, los respectivos ensayos de compresión y flexión:

• Ensayo a compresión

Tabla 2.11Procedimiento de preparación en probetas de resina.



Tabla 2.11Procedimiento de preparación en probetas de resina (continuación).

4. Aplicar aceite, en este caso se usó aceite quemado de automóvil, para evitar problemas al momento de desmoldar, luego con silicón caliente se fijó los tubos en una superficie de vidrio para facilidad de desmolde.



5. Remover los componentes individualmente de resina para obtener una mezcla homogénea.



6. Pesar los componentes para la mezcla en porción 3:1 de resina.



- **Tabla 2.11** Procedimiento de preparación en probetas de resina (continuación).
 - 7. Mezclar durante 3 minutos las porciones de mezcla para la preparación de resina con un taladro de bajas revoluciones hasta reducir inclusiones de aire.



8. Aplicar la mezcla de componentes de resina en los moldes y dejar curar un tiempo estimado de 72h según el fabricante, para analizar las propiedades compresivas al cumplir este periodo.



9. Lijar las imperfecciones presentes tratando de eliminar cualquier rasgo de poro, debido a que la inclusión de aire presente en la probeta influye en los resultados obtenidos.



Tabla 2.11 Procedimiento de preparación en probetas de resina (continuación).

10. Etiquetar probeta; la codificación de las probetas de resina se encuentra en la Tabla 2.10



11. Realizar ensayo a compresión una vez calibrada la máquina y establecido los parámetros de ejecución de ensayo según la norma ASTM D695.



• Ensayo a flexión 3 puntos

Tabla 2.12Proceso de conformado de probetas CRF y SRF.

Paso
1. Medir la distancia establecida para el acero A36 y marcarla en tres dimensiones de 490, 640 y 790 mm respectivamente, en el caso de la fibra de carbono unidireccional la distancia será de 270, 420 y 570 mm.
2. Fijar a una mesa de trabajo el material a cortar, seguidamente mediante el uso de una escuadra trazamos una línea guía de corte.
3. Previo al equipamiento de EPP, mediante el uso de una amoladora, realizar un corte limpio y recto por la línea guía trazada anteriormente.

Tabla 2.12Proceso de conformado de probetas CRF y SRF (continuación).

4. Eliminar excessos o rebabas de corte; en el caso del acero hacemos uso de un esmeril para desbastar los filos hasta obtener una superficie plana, para el caso de la fibra se utilizó una lija.



5. Etiquetar probetas, se aplicó cinta adhesiva y se anotó la codificación establecida según la Tabla 2.10.



6. Implementar herramientas como; el adaptador del cepillo abrasivo, que va acoplado al eje de plato de garras y una varilla soldada, conectada al portaherramientas de forma que simule una barra de aceleración.



Tabla 2.12Proceso de conformado de probetas CRF y SRF (continuación).

7. Encender el torno y ajustar la velocidad del ralentí a 2300 RPM gradualmente para evitar atascos con la barra aceleradora, debido a que es un método convencional pero funcional de limpieza mediante el acople de una cinta abrasiva.



8. Emparejar el rugosímetro a la PC mediante un cable USB para posteriormente exportar los resultados a una hoja digital y calibrar el instrumento de medición de rugosidad.



9. Medir rugosidad, ubicando las probetas en una superficie plana, para evitar fallos en la medición, además para la toma de datos se consideró ubicar al rugosímetro en diferentes posiciones.











Tabla 2.12Proceso de conformado de probetas CRF y SRF (continuación).

2.2.10 Proceso de simulación en elementos finitos





Tabla 2.13 Procedimiento de réplica de ensayo experimental (continuación).

CAPÍTULO III

3 RESULTADOS Y DISCUSIÓN

3.1 Análisis y discusión de los resultados

3.1.1 Resultados del ensayo a compresión de la resina SIKADUR-30

La siguiente ficha técnica contiene un reporte general de los datos y resultados generados al realizar en ensayo a compresión según la ASTM D695.

U	UNIVERSIDAD TÉCNICA DE AMBATO FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECÁNICA CARRERA DE MECÁNICA REPORTE DE ENSAYO A COMPRESIÓN								
			DATOS E	DE ENSA	YO A COMPRI	ESIÓN			
Fech	na de in	icio:	15/06	5/2023	Fecha de final	ización:	1	5/06/2023	
Ciuc	lad:		Am	ibato	Codificación:			A	
	oratorio):	Centro	de Foment	o Productivo Me	etalmecánic	co Ca	rrocero	
Nori	ma:		ASTM	D 695	Nº de probetas	S:	5		
Mág	uina:		Máquin	a de ensay	o universal Shin	nadzu serie	AGS	<u>5-X</u>	
Velo	<u>cidad d</u>	le carga:	1.3 mm	/min	Precarga:		2 kf	N	
Mat	riz:		Resina	epóxica	Refuerzo:		N/A	<u> </u>	
Frac	ción		Comp.	A; Comp	Orientación	de las	Ale	atoria	
volu	<u>metrica</u>	1:	B. 3:1 e	n peso	particulas:				
Dim	ensione	es:	Ø12,7 x 25,4 Estratificacion:				Compression		
					50 2	<u>, </u>			
Temperatura: 21.8 C Humedad relativa: 58.5					5				
NTO	Dimon	cionac	Fuerzo	ados de en	Decelore	SION Deferme	ián	Mádula da	
IN -	Dimen	siones	r uerza May	Esiuerzo May de	Desplaza- miento May	Deforma	lon	electicided	
	Ø	Long.	Max	compre-	micitto Max			clasticidad	
				sión					
			[N]	[MPa]	[mm]	[%]		[MPa]	
A1	12,82	25,40	10518.7	83.035	1.364	5.371		4265.93	
A2	12,95	25,64	9859.47	77.831	1.543	6.074		3332.48	
A3	13,30	25,71	8981.66	70.902	1.500	5.897		3784.87	
A4	13,01	25,58	9834.60	77.635	1.472	5.798		4044.74	
A5	12,83	24,49	10839.6	85.569	1.488	5.856		4240.83	
Pron	nedio		10006,8	78,99	1,47	5,80		3933,75	
Desv	iación e	stándar	717,264	5,662	0,066	0,260		387,540	
C. V	•		7,168	7,168	4,488	4,488		9,852	
				Gr	áfico:				

 Tabla 3.1 Reporte de ensayos a compresión.





 Tabla 3.1 Reporte de ensayo a compresión (continuación).

3.1.2 Recolección de la rugosidad de las probetas con reforzamiento

Las Tablas 3.2-16 contine un reporte de la rugosidad superficial del área de contacto influyente entre el acero y la fibra de carbono Unidireccional, que vendría siendo la distancia entre apoyos del presente proyecto.

UTA F	UNIVERSIDAD TÉCNICA DE AMBATO FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECÁNICA CARRERA DE MECÁNICA							
	REPORTE	DE RUGOS	IDAD	SUPE	RFICIAL	U.T.A.		
	D	ATOS INFO	RMAT	TVOS	5			
Tipo de estu	idio:	Experimenta	.1	N	0	01		
Fecha de eje	ecución:			03/06	5/2023			
Lugar de es	tudio:	Universidad	técnica	de Ar	nbato			
Motivo:		Trabajo de ti	tulació	n				
Elaborado p	oor:	Willian Pull	opaxi					
	EQUIPO, MATERIALES Y HERRAMIENTAS							
Material:		Acero ASTN	/I A36					
Codificación	1:	CRF_490_01				· Personal services		
Dimensiones: 490x50x10 mm				Ш				
PARÁMETRO DE MEDICIÓN DE RUGOSIDAD								
Máquina:	Máquina: Rugosímetro Mitutoyo SJ-210							
Norma:		ISO 1997						
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu m$	L					
Mediciones:	}	5	5					
Número de	pasadas:	5						
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s						
	REGISTRO	DE MEDICI	ONES I	DE RI	UGOSIDAD	1		
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	1. 4	Med. 5	Promedio		
11.013	10.890	12.495	9.3	97	9.440	10.646		
		RESULT	FADOS	5				
۲0,0 T	Evaluation	Profile			Clase de ru	gosidad		
60,0 50,0 40,0 30,0 20,0		N9 – N10 (6.3 – 1		– 12.5 μm)				
	MMMMM	WWWW Proceso:			50:			
-20,0 -30,0 -40,0 0,0 2,0	4,0 6,0	8,0 10,0	12,0 [mm]	D	visco de cerda	as de acero		

Tabla 3.2 Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_490_01.

Ta	abla 3.3 Rep	orte de rugosi	dad sup	erficial probeta	CRF	_490_02.
	UNIVE	RSIDAD TÉ	CNICA	DE AMBAT()	NERIA ME
F	ACULTAD	DE INGENIE	ERÍA CI	IVIL Y MECA	ÁNIC.	A set a ba
UIA	(CARRERA D	E MEC	ÁNICA		5 9 3
	REPORT	E DE RUGO	SIDAD	SUPERFICI	٩L	<i>U</i> .Ť.Ř.
		DATOS INF	ORMA	ΓIVOS		
Tipo de estu	ıdio:	Experimen	tal	N°		02
Fecha de eje	ecución:			03/06/2023		
Lugar de es	tudio:	Universida	d técnica	a de Ambato		
Motivo:		Trabajo de	titulació	ón		
Elaborado p	oor:	Willian Pu	llopaxi			
	EQUIPO,	MATERIAL	ES Y H	ERRAMIENT	FAS	
Material:		Acero AST	M A36			
Codificación	n:	CRF_490_	CRF_490_02			
Dimensione	Dimensiones: 490x50x10 mm					
PARÁMETRO DE MEDICIÓN DE RUGOSIDAD						
Máquina:		Rugosímet	ro Mitut	oyo SJ-210		
Norma:		ISO 1997				
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m			
Mediciones:		5				
Número de	pasadas:	5				
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s				
	REGISTRO) DE MEDIC	IONES	DE RUGOSI	DAD	
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	. 4 Med.	5	Promedio
10.662	10.017	10.662	9.79	11.62	2	10.550
		RESUI	TADO	S		
<u>ق</u> 50,0	Evaluati	ion Profile		Clase de rug	gosida	ıd
40,0					0 1/	2.5
20,0	$A \wedge A$	MA A A	Λ	N9 - N10(6)	.3 – 1.	2.5 μm)
Proceso:				Proceso:		
-20,0 -30,0		W V V V				
-40,0 0,0 0,5	1,0 1,5 2,0	2,5 3,0	3,5 4,0	Disco de cer	das de	e acero
L				1		

Ta	abla 3.4 Rep	orte de rugosi	dad sup	erficia	l probeta	CRF_490_	03.
	UNIVE	RSIDAD TÉ(CNICA	DE A	MBATO	THE	AIR MEA
F	ACULTAD	DE INGENIE	ERÍA C	IVIL	Y MECÁ	NICA 🛒	A MA
UIA	(CARRERA D	E MEC	ÉÁNIC	CA	3	
	REPORT	'E DE RUGO	SIDAD	SUPI	ERFICIA	L	U.T.A.
		DATOS INF	ORMA'	TIVO	S		
Tipo de estu	ıdio:	Experiment	tal	Ι	Nº	03	
Fecha de eje	ecución:			03/0	6/2023		
Lugar de es	tudio:	Universida	d técnic	a de A	mbato		
Motivo:		Trabajo de	titulacio	ón			
Elaborado p	oor:	Willian Pul	llopaxi				
	EQUIPO,	MATERIAL	ES Y H	ERRA	MIENT	AS	
Material:		Acero AST	Acero ASTM A36				
Codificación	n:	CRF_490_	CRF_490_03				
Dimensione	s:	490x50x10 mm					
	PARÁMETRO DE MEDICIÓN DE RUGOSIDAD						
Máquina:		Rugosímet	ro Mitut	toyo S.	J-210		
Norma:		ISO 1997					
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m				
Mediciones:	:	5					
Número de	pasadas:	5					
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s					
	REGISTRO) DE MEDIC	IONES	DE R	UGOSID	AD	
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	.4	Med. 5	5 Pron	nedio
10.916	10.508	13.083	10.5	08	9.384	10.	880
		RESUL	TADO	S			
ق 50,0	Evaluat	ion Profile		Clas	se de rug	osidad	
40,0		Λ		110			
20,0	A		Λ	N9 -	– N10 (6.3	$3 - 12.5 \mu m$	i)
10,0	A /hay A	MANA.	IM	Pro	reso:		
-10,0		VY WY ($\int \nabla \Lambda$	110			
-30,0 0,0 0,5	1,0 1,5 2,0	2,5 3,0	3,5 4,0	Disc	co de cerd	as de acero	
			[mm]				

r	Fabla 3.5 Rep	porte de rugos	idad sup	erficial prob	eta CR	F_490_04.		
	UNIVE	RSIDAD TÉO	CNICA	DE AMBAT	O	SERIA MA		
F	ACULTAD I	DE INGENIE	ERÍA CI	VIL Y MEO	CÁNIC	CA CA		
UTA	0	CARRERA D	E MEC	ÁNICA				
	REPORT	E DE RUGO	SIDAD	SUPERFIC	IAL	U.T.A.		
		DATOS INF	ORMAT	TIVOS				
Tipo de estu	dio:	Experimen	tal	Nº		04		
Fecha de eje	ecución:			03/06/2023				
Lugar de es	tudio:	Universida	d técnica	a de Ambato				
Motivo:		Trabajo de	titulació	n				
Elaborado p	oor:	Willian Pu	llopaxi					
	EQUIPO, MATERIALES Y HERRAMIENTAS							
Material:		Acero AST	M A36					
Codificación	n:	CRF_490_	CRF_490_04			0/1		
Dimensione	s:	490x50x10 mm						
PARÁMETRO DE MEDICIÓN DE RUGOSIDAD								
Máquina:		Rugosímet	ro Mitut	oyo SJ-210				
Norma:		ISO 1997						
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m					
Mediciones:		5						
Número de	pasadas:	5						
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s						
	REGISTRO	DE MEDIC	IONES	DE RUGOS	IDAD			
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	.4 Mee	I. 5	Promedio		
12.178	9.766	12.938	11.18	30 9.4	95	11.111		
		RESUL	TADOS	5				
 50,0	Evaluati	ion Profile		Clase de ru	ıgosid	lad		
40,0	A		1					
20,0		ALL ALAINA	AM.L.	N9 - N10 (6.3 –	12.5 μm)		
-10,0 -20,0	MMM MANN	Man Marial	MMM	Proceso:				
-30,0	0.1	• \ •						
-50,0 0,0 2,0	4,0 6,0	8,0 10,0	12,0	Disco de ce	erdas d	le acero		
			[mm]					

Ta	abla 3.6 Repo	rte de rugosid	Tabla 3.6 Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_490_05.							
	UNIVE	RSIDAD TÉO	CNICA	DE A	MBATO		NERIA MEN			
F	ACULTAD I	DE INGENIE	ERÍA CI	IVIL '	Y MECÁ	NIC	A			
UIA	0	CARRERA D	E MEC	ÁNIC	^C A		5 🐨 3			
	REPORT	E DE RUGO	SIDAD	SUPH	ERFICIA	L	.A.T.U			
		DATOS INF	ORMA	ΓΙνο	S					
Tipo de estu	ıdio:	Experimen	tal	Γ	Nº		05			
Fecha de eje	ecución:			03/0	6/2023					
Lugar de est	tudio:	Universida	d técnica	a de A	mbato					
Motivo:		Trabajo de	titulació	ón						
Elaborado p	oor:	Willian Pu	llopaxi							
	EQUIPO, MATERIALES Y HERRAMIENTAS									
Material:		Acero AST	M A36							
Codificació	n:	CRF_490_	CRF_490_05			C				
Dimensione	s:	490x50x10 mm								
	PARÁMET	RO DE MED	ICIÓN	DE R	UGOSII	DAD				
Máquina:		Rugosímet	ro Mitut	oyo S.	J-210					
Norma:		ISO 1997								
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m							
Mediciones:	:	5								
Número de	pasadas:	5								
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s								
	REGISTRO	DE MEDIC	IONES	DE R	UGOSIE)AD				
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	. 4	Med. 5	5	Promedio			
10.154	10.293	9.933	10.9	61	9.457		10.160			
		RESUL	TADO	S						
 50,0	Evaluat	ion Profile		Clas	se de rug	osida	ad			
40,0			1	NO	N10 (C)	2 1	2.5			
20,0	A AU A. MA AAAA	ALL ALAINA	AM.L.	N9 -	- N10 (6.:	5 – 1	2.5 μm)			
-10,0	WW/W Vy/V/	Man Mar Mar	Proceso:							
-30,0		· · ·								
	400 500 0,0 2,0 4,0 6,0 6,0 10,0 12,0 Disco de cerdas de acero									

Tabla 3.7	Reporte d	e rugosidad su	iperficia	l prob	eta CRF_	640_0	01.
	UNIVE	RSIDAD TÉO	CNICA	DE A	МВАТО		MERIN MEA
	ACULTAD	DE INGENIE	ERÍA C	IVIL Y	Y MECÁ	NICA	4
UIA	(CARRERA D	E MEC	ÁNIC	Α		
	REPORT	E DE RUGO	SIDAD	SUPE	CRFICIA	L	<i>U</i> .T.A.
		DATOS INF	ORMA'	TIVO S	5		
Tipo de estu	dio:	Experimen	tal	N	10		06
Fecha de eje	ecución:			03/00	5/2023		
Lugar de est	tudio:	Universida	d técnic	a de A	mbato		
Motivo:		Trabajo de	titulació	ón			
Elaborado p	oor:	Willian Pu	llopaxi				
	EQUIPO,	MATERIAL	ES Y H	ERRA	MIENT	AS	
Material:		Acero AST	M A36	-			
Codificaciór	1:	CRF_640_	CRF_640_01			21	
Dimensione	Dimensiones: 640x50x10 mm						JL
PARÁMETRO DE MEDICIÓN DE RUGOSIDAD							
Máquina:		Rugosímet	ro Mitut	oyo SJ	-210		
Norma:		ISO 1997					
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m				
Mediciones:		5					
Número de	pasadas:	5					
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s					
	REGISTRO	DE MEDIC	IONES	DE R	UGOSIE	DAD	
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	. 4	Med. 5	5 1	Promedio
13.194	8.876	12.051	11.5	01	14.046	5	11.934
		RESUI	TADO	S			
ق 50,0	Evaluat	ion Profile		Clas	e de rug	osida	d
40,0 30,0	0		٨		110 (5)	. 10	,
20,0 10,0	March March	$\Lambda M \Lambda \Lambda$	$N_{\rm M}$ $N_{\rm N}$ N_{\rm		2.5 μm)		
-10,0	1 MM M	Proceso:					
-30,0 -40,0	V	VV					
-50,0 0,0 0,5	1,0 1,5 2,0	2,5 3,0	3,5 4,0	Disc	o de cerd	as de	acero
			[mm]				

Ta	abla 3.8 Rep	orte de rugosi	dad sup	erficia	l probeta	CRF	_640_02.
	UNIVE	RSIDAD TÉO	CNICA	DE A	MBATO)	DIERIN Men
	ACULTAD	DE INGENIE	ERÍA C	IVIL	Y MECÁ	NICA	4
UIA	C	CARRERA D	E MEC	ÁNIC	CA		
	REPORT	<u>E DE RUGO</u>	SIDAD	SUPI	ERFICIA	L	<i>U</i> .T.A.
]	DATOS INF	ORMA'	TIVO	S		
Tipo de estu	idio:	Experimen	tal	ľ	No		07
Fecha de eje	Fecha de ejecución:03/06/2023						
Lugar de es	tudio:	Universida	d técnic	a de A	mbato		
Motivo:		Trabajo de	titulacio	ón			
Elaborado p	oor:	Willian Pu	llopaxi				
	EQUIPO,	MATERIAL	ES Y H	ERRA	MIENT	AS	
Material:		Acero AST	M A36				
Codificació	n:	CRF_640_	CRF_640_02				2
Dimensione	Dimensiones: 640x50x10 mm						4
PARÁMETRO DE MEDICIÓN DE RUGOSIDAD							
Máquina:		Rugosímet	ro Mitut	oyo S	J-210		
Norma:		ISO 1997					
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m				
Mediciones:		5					
Número de	pasadas:	5					
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s					
	REGISTRO	DE MEDIC	IONES	DE R	UGOSII	DAD	
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	. 4	Med.	5	Promedio
8.228	9.963	10.822	8.87	79	10.180)	9.614
		RESUL	TADO	S			
ق 40,0	Evaluatio	n Profile		Clas	se de rug	osida	d
30,0 20,0	Λ	ΛΛ		N9 -	– N10 (6.)	3 - 12	2.5 µm)
10,0 0,0	MAMA	11 AAAA					···· /···· /
-10,0	WV MW	/ W W W V	V ····	Pro	ceso:		
-20,0 -30,0 0,0 0,5	1,0 1,5 2,0	2,5 3,0	3,5 4,0	Disc	co de cerd	las de	acero
			[mm]				

Ta	abla 3.9 Rep	orte de rugosi	Tabla 3.9 Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_640_03.							
	UNIVE	RSIDAD TÉ	CNICA	DE AMBAT	0	DERIN ME				
F	ACULTAD	DE INGENII	ERÍA CI	VIL Y MEC	ÉÁNI (CA CA				
UIA	(CARRERA D	E MEC	ÁNICA		S 🐨 S				
	REPORT	E DE RUGO	SIDAD	SUPERFIC	AL	U.T.N.				
		DATOS INF	ORMA	ΓΙνος						
Tipo de estu	ıdio:	Experimen	tal	N°		08				
Fecha de eje	ecución:			03/06/2023						
Lugar de es	tudio:	Universida	d técnica	a de Ambato						
Motivo:		Trabajo de	titulació	n						
Elaborado p	oor:	Willian Pu	llopaxi							
	EQUIPO,	MATERIAL	ES Y HI	ERRAMIEN	TAS					
Material:		Acero AST	M A36	-						
Codificación	n:	CRF_640_	CRF_640_03							
Dimensiones: 640x50x10 mm										
PARÁMETRO DE MEDICIÓN DE RUGOSIDAD										
Máquina:		Rugosímet	ro Mitut	oyo SJ-210						
Norma:		ISO 1997								
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m							
Mediciones		5								
Número de	pasadas:	5								
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s								
	REGISTRO	DE MEDIC	IONES	DE RUGOS	IDAD					
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	. 4 Med	. 5	Promedio				
10.044	10.057	9.435	10.477	10.556		10.114				
		RESUI	TADO	5						
ل 40,0	Evaluatio	n Profile		Clase de ru	gosid	ad				
30,0 20,0 10,0	MAAM	AAA	n n h	N9 – N10 (N9 – N10 (6.3 – 12.5 μm)					
-10,0	V V M	WWWW	Proceso:							
-20.0 -30.0 										

Tab	ola 3.10 Rep	orte de rugosi	dad sup	erficia	l probeta	CRF	_640_04.
	UNIVE	RSIDAD TÉO	CNICA	DE A	МВАТО		NERIA ME
	ACULTAD	DE INGENIE	ERÍA CI	VIL Y	Y MECÁ	NIC	A
UIA	(CARRERA D	E MEC	ÁNIC	A		
	REPORT	E DE RUGO	SIDAD	SUPE	RFICIA	L	<i>U</i> .T.A.
		DATOS INF	ORMAT	FIVOS	5		
Tipo de estud	lio:	Experimen	tal	N	lo		09
Fecha de ejec	cución:			03/00	5/2023		
Lugar de estu	udio:	Universida	d técnica	a de A	mbato		
Motivo:		Trabajo de	titulació	n			
Elaborado po	or:	Willian Pu	llopaxi				
	EQUIPO,	MATERIAL	ES Y H	ERRA	MIENT	AS	
Material:		Acero AST	M A36				
Codificación	:	CRF_640_04			L1		
Dimensiones	:	640x50x10 mm					
PARÁMETRO DE MEDICIÓN DE RUGOSIDAD							
Máquina:		Rugosímet	ro Mitut	oyo SJ	-210		
Norma:		ISO 1997					
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m				
Mediciones:		5					
Número de p	asadas:	5					
Velocidad de	avance:	0.5 mm/s					
	REGISTRC	DE MEDIC	IONES	DE R	UGOSIE	DAD	
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	. 4	Med. 5	5	Promedio
12.065	10.092	11.038	8.07	'1	10.578	3	10.369
		RESUL	LTADO	5			
ق 40,0	Evaluati	on Profile		Clas	e de ruge	osida	d
30,0 20,0		A A. A	Λ	N9 -	- N10 (6.3	3 - 12	2.5 µm)
10,0	AAAA	1 AM	JA 1	D			• •
-10,0	VV \V	NV M	M	Proc	eso:		
-200 -300 -300 -300 -300 -300 -300 -300							

Tabla 3.11 Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_640_05.							
UNIVERSIDAD TÉCNICA DE AMBATO							
FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECÁNICA							
UIA	C	CARRERA D	E ME(CÁNIC	CA		
	REPORT	E DE RUGO	SIDAI) SUPI	ERFICIA	L	
]	DATOS INF	ORMA	TIVO	S		
Tipo de estu	idio:	Experimen	tal	l	Nº		10
Fecha de eje	ecución:		03/06/2023				
Lugar de est	tudio:	Universida	d técnic	a de A	mbato		
Motivo:		Trabajo de	titulaci	ón			
Elaborado p	oor:	Willian Pu	llopaxi				
	EQUIPO, I	MATERIAL	ES Y H	IERR/	MIENT	AS	
Material:		Acero AST	M A36				
Codificaciór	1:	CRF_640_	05		CDF /	10 0	2
Dimensione	s:	640x50x10	mm		CKF_E	40-0	2
	PARÁMET	RO DE MED	ICIÓN	I DE R	UGOSIE	DAD	
Máquina:		Rugosímet	ro Mitu	toyo S	J-210		
Norma:		ISO 1997					
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m				
Mediciones:		5					
Número de	pasadas:	5					
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s					
	REGISTRO	DE MEDIC	IONES	DE R	UGOSID	DAD	
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Mee	i. 4	Med. 5	5	Promedio
10.446	10.273	8.528	9.3	40	8.891		9.496
		RESUI	TADC	S			
40,0	Evaluatio	on Profile		Cla	se de ruge	osida	d
30,0	Λ	Λ					
$N9 - N10 (6.3 - 12.5 \mu m)$						2.5 μm)	
Proceso:							
-30,0 0,5	300 00 0.5 10 1.5 20 2.5 30 3.5 40 Disco de cerdas de acero						
			[mm]				

Tabla 3.12 Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_790_01.								
UNIVERSIDAD TÉCNICA DE AMBATO								
FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECÁNICA 🖌 🕍 🔪								
UIA	C	ARRERA D	E MEC	ÁNIC	CA		5 💙 7	
	REPORT	E DE RUGO	SIDAD	SUP	ERFICIA	Ĺ	U.T.A.	
DATOS INFORMATIVOS								
Tipo de estu	Tipo de estudio:ExperimentalNº11							
Fecha de eje	Fecha de ejecución: 03/06/2023							
Lugar de es	tudio:	Universida	d técnica	a de A	mbato			
Motivo:		Trabajo de	titulació	'n				
Elaborado p	oor:	Willian Pu	llopaxi					
	EQUIPO, I	MATERIAL	ES Y HI	ERRA	AMIENTA	S		
Material:		Acero AST	M A36	-				
Codificació	n:	CRF_790_	01		CRE 19	0.01		
Dimensione	s:	790x50x10	mm		CKF_75	0_01		
	PARÁMET	<u>RO DE MED</u>	<u>ICIÓN</u>	DE F	RUGOSID	AD		
Máquina:		Rugosímet	ro Mitut	oyo S	J-210			
Norma:		ISO 1997						
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m					
Mediciones		5						
Número de	pasadas:	5						
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s						
	REGISTRO	DE MEDIC	IONES	DE R	UGOSID	AD		
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	. 4	Med. 5]	Promedio	
10.009	11.625	10.858	10.80	03	10.279		10.715	
RESULTADOS								
50,0	Evaluation Profile Clase de rugosidad							
30,0 20,0 10,0		N9 – N10 (6.3 – 12.5			5 μm)			
Proceso:								
-30.0 -40.0 0.0 0.5 1.0 1.5 2.0 2.5 3.0 3.5 4.0 [mm] Disco de cerdas de acero								

Tabla 3.13 Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_790_02.								
UNIVERSIDAD TÉCNICA DE AMBATO FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECÁNICA CARRERA DE MECÁNICA REPORTE DE RUGOSIDAD SUPERFICIAL								
		DATOS INF	ORMAI	TIVOS	5			
Tipo de estu	ıdio:	Experimen	tal	N	10		12	
Fecha de eje	ecución:		03/06/2023					
Lugar de es	tudio:	Universida	d técnica	ı de A	mbato			
Motivo:		Trabajo de	titulació	n				
Elaborado p	por:	Willian Pu	llopaxi					
	EQUIPO,	MATERIAL	ES Y HI	ERRA	MIENT	AS		
Material:		Acero AST	M A36					
Codificació	n:	CRF_790_	02		CDET	190 0	02	
Dimensione	Dimensiones: 790x50x10 mm						UL.	
	PARÁMET	RO DE MED	<u>ICIÓN</u>	DE R	UGOSIE	AD		
Máquina:		Rugosímet	ro Mitute	oyo SJ	-210			
Norma:	Norma: ISO 1997							
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m					
Mediciones		5						
Número de	pasadas:	5						
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s						
	REGISTRO	DE MEDIC	IONES	DE R	UGOSID	AD		
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med.	. 4	Med. 5	5	Promedio	
11.037	9.313	9.587	10.43	38	10.887	'	10.252	
		RESUI	TADOS	5				
$\begin{bmatrix} 40.0 \\ 20.0 \\ 10.0 $								
-10.0 -20.0 Proceso:								
30,0 0,0 0,5 1,0 1,5 2,0 2,5 3,0 3,5 4,0 [mm] Disco de cerdas de acero								

Tabla 3.14 Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_790_03.								
UNIVERSIDAD TÉCNICA DE AMBATO								
FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECÁNICA 🖌 🕍 🦹								
UIA	CARRERA DE MECANICA							
REPORTE DE RUGOSIDAD SUPERFICIAL								
DATOS INFORMATIVOS								
Tipo de estu	Tipo de estudio:ExperimentalNº13							
Fecha de eje	Fecha de ejecución: 03/06/2023							
Lugar de es	tudio:	Universida	d técnie	ca de A	mbato			
Motivo:		Trabajo de	titulaci	ón				
Elaborado p	oor:	Willian Pu	llopaxi					
	EQUIPO,	MATERIAL	ES Y H	IERR A	AMIENT	AS		
Material:		Acero AST	TM A36	5				
Codificación	n:	CRF_790_	03	and the second		00 0	7	
Dimensione	S:	790x50x10	mm		CKF_ T	30_0	5	
	PARÁMET	RO DE MED	ICIÓN	N DE R	RUGOSII	DAD		
Máquina:	Máquina: Rugosímetro Mitutoyo SJ-210							
Norma:		ISO 1997						
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m					
Mediciones:		5						
Número de	pasadas:	5						
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s						
	REGISTRC) DE MEDIC	IONES	5 DE R	UGOSII)AD		
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Me	1. 4	Med.	5	Promedio	
10.836	10.372	10.557	11.	108	10.918	3	10.758	
		RESUL	TADC)S				
Evaluation Profile Clase de rugosidad								
$\frac{300}{100}$ $N9 - N10 (6.3 - 12.5 \mu m)$						2.5 µm)		
300 - 00 = 05 = 10 = 15 = 20 = 25 = 30 = 35 = 40 Disco de cerdas de acero							e acero	
			[mm]					

Tabla 3.15 Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_790_04.									
UNIVERSIDAD TÉCNICA DE AMBATO									
FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECÁNICA 🛒 🚵 🗽									
UIA	(CARRERA D	E MEO	CÁNIC	CA				
	REPORTE DE RUGOSIDAD SUPERFICIAL								
		DATOS INF	ORMA	TIVO	S	-			
Tipo de estu	dio:	Experiment	tal	l	Nº		14		
Fecha de eje	Fecha de ejecución: 03/06/2023								
Lugar de est	tudio:	Universida	d técnic	a de A	mbato				
Motivo:		Trabajo de	titulaci	ón					
Elaborado p	oor:	Willian Pul	llopaxi						
	EQUIPO,	MATERIAL	ES Y H	ERR/	AMIENT	AS			
Material:		Acero AST	M A36						
Codificaciór	1:	CRF_790_	04	Sec Res	CDE 7		4		
Dimensione	s:	790x50x10	mm	1		5020			
	PARÁMET	RO DE MED	ICIÓN	DE R	RUGOSII	DAD			
Máquina:		Rugosímet	ro Mitu	toyo S	J-210				
Norma:		ISO 1997							
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m						
Mediciones:		5							
Número de	pasadas:	5							
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s							
	REGISTRO	DE MEDIC	IONES	DE R	UGOSII)AD			
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	l. 4	Med.	5	Promedio		
10.202	10.872	9.589	10.2	.81	11.150)	10.419		
		RESUL	TADO	S					
<u>ل</u> 40,0	Evaluat	ion Profile		Cla	se de rug	osida	d		
30,0	Δ	Λ	٨	110		- 10			
$N9 - N10 (6.3 - 12.5 \mu m)$									
Proceso:									
-30,0 0,5	-30,0 0,5 1,0 1,5 2,0 2,5 3,0 3,5 4,0 Disco de cerdas de acero								
			[mm]						

Tabla 3.16 Reporte de rugosidad superficial probeta CRF_790_05.								
UNIVERSIDAD TÉCNICA DE AMBATO								
FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECANICA								
UIA	CARRERA DE MECANICA							
REPORTE DE RUGOSIDAD SUPERFICIAL								
		DATOS INF	ORMA	TIVO	S			
Tipo de estu	Tipo de estudio: Experimental Nº 15							
Fecha de ejecución:03/06/2023								
Lugar de es	tudio:	Universida	d técnic	a de A	mbato			
Motivo:		Trabajo de	titulaci	ón				
Elaborado p	oor:	Willian Pu	llopaxi					
	EQUIPO,	MATERIAL	ES Y H	ERRA	MIENT	AS		
Material:		Acero AST	M A36					
Codificació	n:	CRF_790_	05		605	DE	0.05	
Dimensione	s:	790x50x10	mm		CKF	- 73	0_05	
	PARÁMET	RO DE MED	ICIÓN	DE R	UGOSIE)AD)	
Máquina:		Rugosímet	ro Mitu	toyo S	J-210			
Norma:		ISO 1997						
Rango:		$0.2 - 1.6 \mu$	m					
Mediciones:	:	5						
Número de	pasadas:	5						
Velocidad d	e avance:	0.5 mm/s						
	REGISTRO	DE MEDIC	IONES	DE R	UGOSIE)AD)	
Med. 1	Med. 2	Med. 3	Med	l. 4	Med. 5	5	Promedio	
10.114	10.628	14.506	10.1	05	10.070)	11.085	
		RESUL	TADO	S				
E 50,0	Evaluatio	n Profile		Cla	se de rug	osid	ad	
$N9 - N10 (6.3 - 12.5 \mu m)$						12.5 μm)		
Proceso:								
-40,0 0,0 0,5	1,0 1,5 2,0	2,5 3,0	3,5 4,0	Disc	co de cerd	as d	e acero	
			Unity					
3.1.3 Resultados de ensayo a flexión de tres puntos

A continuación, en las tablas 3.17-22 se presenta un reporte de los datos y resultados obtenidos

	7	Г <u>аbla 3.17</u>	Reporte d	l <u>e ens</u> :	a <u>yo</u> a	a flexión del gr	upo SR	F_49	90			
	N.	UN	VIVERSID)AD T	ÉCN	VICA DE AM	IBATO		Serverin Merry			
I	ĨΤΑ	FACUL	FAD DE I	NGEN	VIER	RÍA CIVIL Y	MECA	NIC	A			
	CARRERA DE MECANICA REPORTE DE ENSAYO A FLEXIÓN											
	DATOS DE ENSAYO A FLEXIÓN											
Fee	ha de in	icio.	15/06/	<u>DE E</u> 2023	INDA	Focha de final	ion ización:		15/06/2023			
Cin	<u>na uc m</u> idad:	10.	Amh	2025 ato		^o dificación:	12401011		EFM 02			
Lal	horatori	n !	Centro de	Fom	ento	Productivo Me	etalmecá	ínico	Carrocero			
Nor	rma:	0.	ASTM E	290-2	$\frac{1}{2}$	N° de probetas	<u>s:</u>		5			
Má	quina:		Máquina	de en	sayos	s universal Me	trotest 1	500	kN			
34-	<u>.</u>		Acero):		Adhesivo:		R	efuerzo:			
Ma	teriai:		ASTM A	436		N/A			N/A			
V	/el. del e	ensayo:	Precarg	ga:	D	imensiones:	Dist	anci	ia entre apoyo:			
	20 mm	/min	100 N	1	490) mm x 50 mm	1	2	290 mm			
Ter	nperatu	ra:	22.2 °	С	Hu	medad relativ	'a:		58.3 °C			
	1		Resultados d		de e	e ensayo a flexión						
Nº	Dimen	siones	Fuerza	De	fle-	Esfuerzo	Deform	na	Tipo			
	An-	Espe-	Max	xión		Max de	-ción	1	de			
	cho	sor	ΓΝΤ]	Гла	1	flexion	Г0/ 1		fallo			
01	[mm]		[IN] 5000		<u>mj</u>	[NIra]	[%0]		ΝΤ / Δ			
01	49,80	8,84 0 01	<u> </u>	4,3)14)07	506 228	0,20					
02	49,02	0,01	4300	4,0)07 77	547 501	0,31		$\frac{1N/A}{N/A}$			
04	49,70	8.88	4800	4,4	244 2/19	579 690	0,20		N/Δ			
05	50.02	8.82	4850	48	×18	542,188	0.30		N/A			
Pro	medio:	0,02	4800	4.6	502	536.765	0.290)	1 1/ 2 1			
Des	sv. están	dar:	183.712	0.2	237	19.921	0.014	1				
Co	ef. de var	riación	3,827	5,1	49	3,711	4,959)				
		I	,	(Gráf	ico:	,					
			SRF_490	-01								
			SRF_ 490	_02/	-							
			SRE 400									
			ISINI_ISU	B		Contraction (Section			-			
			SRF_490_04						21			
					an and the second							
			SREUGO	2	-							
			DULL 110									

89



 Tabla 3.17
 Reporte de ensayo a flexión del grupo SRF_490 (continuación).

	<u> </u>	Fabla 3.1	8 Reporte d	le ensa	ayo a f	flexión del g	rupo CRI	F_490)	
U	JTA	U FACUL	NIVERSII TAD DE II CARI REPORTI	DAD T NGEN RERA E DE 1	FÉCN NIERÍ A DE N ENSA	ICA DE AN A CIVIL Y MECÁNICA YO A FLEX	IBATO MECÁI	NICA	o UTA	
			DATOS	DE E	NSAY	O A FLEX	IÓN			
Fee	ha de in	icio:	15/06/	2023	Fe	cha de final	ización:		15/06/2023	
Cin	idad:		Amh	ato	C	odificación:	<u></u>		EFM 01	
Lal	oratori	0:	Centro de	e Fom	ento P	roductivo M	etalmecá	nico (Carrocero	
No	rma:		ASTM E	290-2	2 N ^o	[°] de probeta	s:		5	
Má	quina:		Máquina	de ens	sayos	universal Me	trotest 1	500 k	N	
Ма	-		Acero):	A	dhesivo:		Ref	fuerzo:	
Ma	terial:		ASTM A	436	Si	kadur – 30	Fil	bra de	e carbono U	
V	/el. del e	nsayo:	Precarg	ga:	Di	mensiones:	Dista	ancia	entre apoyo:	
	20 mm	/min	100 N	1	490 1	mm x 50 mm	1	29	0 mm	
Ter	nperatu	ra:	22.9 °	С	Hum	edad relativ	va:		59.1°C	
	-		Resul	tados	de en	sayo a flexió	n			
Nº	Dimen	siones	Fuerza	De	fle-	Esfuerzo	Deforn	na	Tino	
	An-	Espe-	Max	xi	ón	Max de	-ción		de	
	cho	sor				flexión			fallo	
	[mm]	[mm]	[N]	[mm]		[MPa]	[%]		Tuno	
01	50,39	10,54	11600	16,	806	901,409	1,26		A/C	
02	49,99	10,48	12200	20,	139	966,592	1,51		A/C	
03	49,82	10,52	12400	19,	132	978,308	1,44		A/C	
04	49,92	10,54	9700	9,2	245	760,861	0,70		A/C	
05	49,92	10,51	12750	18,	377	1005,818	1,38		A/C	
Pro	medio:	_	11730	16,	740	922,598	1,256)		
Des	sv. están	dar:	1209,132	4,3	363	98,200	0,326)		
Co	ef. de va	riación	10,308	26,	062	10,644	25,933	3		
			/		Gráfic	20:				
	Coef. de variación 10,308 26,062 10,644 25,933 Gráfico:									



 Tabla 3.18
 Reporte de ensayo a flexión del grupo CRF 490 (continuación).

	Tabla 3.19 Reporte de ensayo a flexión del grupo SRF_640.											
U	UNIVERSIDAD TÉCNICA DE AMBATO FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECÁNICA CARRERA DE MECÁNICA											
			REPORTE	E DE E	NSA	YO A FLE	<u> (ION</u>					
-	DATOS DE ENSAYO A FLEXION											
Fec	ha de in	icio:	15/06/	2023	F	echa de final	ización:	15/06/2023				
Ciu	dad:		Amb	ato		odificación:		EFM 04				
Lat	oratori	0:	Centro de	e Fome	nto P	Productivo M	etalmecánic	co Carrocero				
No	rma:		ASTM E	290-22	N	^o de probeta	s:	5				
Má	quina:		Máquina	de ensa	ayos	universal Me	trotest 1500	0 kN				
Ma	terial:		Acero):	A	Adhesivo:		Refuerzo:				
17200			ASTM A	A36		N/A		N/A				
V	/el. del e	nsayo:	Precar	ga:	Di	mensiones:	Distanc	cia entre apoyo:				
	20 mm	/min	100 N	N I	640	mm x 50 mm	<u>۱</u>	440 mm				
Ter	nperatu	ra:	23.9 °	3.9 ℃ H		nedad relativ	'a:	54.1°C				
	r		Resul	tados c	le en	sayo a flexió	n	1				
N° Dimensiones Fuerza Defle- Esfuerzo Deforma												
TN	Dimen	siones	I'uci za	Den	le-	LSIUCIZO	Deloi ma	Tipo				
1N	An-	Espe-	Max	xió	n	Max de	-ción	Tipo de				
11	An- cho	Espe- sor	Max	xió	n	Max de flexión	-ción	Tipo de fallo				
11	An- cho [mm]	Espe- sor [mm]	Max [N]	xió [mr	n n]	Max de flexión [MPa]	-ción [%]	Tipo de fallo				
01	An- cho [mm] 49,76	Espe- sor [mm] 8,86	Max [N] 2700	xió [mr 8,00	n n <u>n]</u>)4	Listuerzo Max de flexión [MPa] 456,205	-ción [%] 0,22	Tipo de fallo N/A				
01 02	An- cho [mm] 49,76 49,86	Espe- sor [mm] 8,86 8,85	[N] 2700 2900	int int int int int int int int	n n])4 57	Listuerzo Max de flexión [MPa] 456,205 490,121	-ción [%] 0,22 0,24	Tipo de fallo N/A N/A				
01 02 03	An- cho [mm] 49,76 49,86 49,91	Espe- sor [mm] 8,86 8,85 8,85	[N] 2700 2900 2900	Exió [mr 8,00 8,76 8,8	n])4 57 1	Max de flexión [MPa] 456,205 490,121 489,630	-ción [%] 0,22 0,24 0,24	Tipo de fallo N/A N/A N/A				
01 02 03 04	An- cho [mm] 49,76 49,86 49,91 49,77	Espe- sor [mm] 8,86 8,85 8,85 8,84	[N] 2700 2900 2900 2900	Im (m 8,00 8,70 8,8 9,0	n <u>n]</u>)4 57 1 8	Listuer zo Max de flexión [MPa] 456,205 490,121 489,630 492,119	-ción [%] 0,22 0,24 0,24 0,25	Tipo de fallo N/A N/A N/A N/A				
01 02 03 04 05	An- cho [mm] 49,76 49,86 49,91 49,77 49,91	Espe- sor [mm] 8,86 8,85 8,85 8,84 8,86	Image: Night of the number of the n	Im xió [m 8,00 8,70 8,8 9,0 9,28	n n] 04 57 1 8 38	Lside120 Max de flexión [MPa] 456,205 490,121 489,630 492,119 505,371	Image: ción [%] 0,22 0,24 0,24 0,25 0,26	Tipo de falloN/AN/AN/AN/AN/AN/A				
01 02 03 04 05 Pro	An- cho [mm] 49,76 49,86 49,91 49,77 49,91 medio:	Espe- sor [mm] 8,86 8,85 8,85 8,84 8,86	Image: Non-State Image: Non-State<	Im xió [m 8,00 8,76 8,8 9,0 9,28 8,79	n n])4 57 1 8 38 90	Lside120 Max de flexión [MPa] 456,205 490,121 489,630 492,119 505,371 486,689	[%] 0,22 0,24 0,24 0,25 0,26	Tipo de fallo N/A N/A N/A N/A N/A				
01 02 03 04 05 Pro Des	An- cho [mm] 49,76 49,86 49,91 49,77 49,91 • medio: • v. están	Espe- sor [mm] 8,86 8,85 8,85 8,84 8,86 dar:	Image: Normal Science [N] 2700 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 3000 2880 109,545	Image: bell xió [mr 8,00 8,70 8,70 9,00 9,28 8,79 0,48	n n])4 57 1 8 38 90 38	Lsiderzo Max de flexión [MPa] 456,205 490,121 489,630 492,119 505,371 486,689 18,222	Image: ción [%] 0,22 0,24 0,24 0,25 0,26 0,241 0,013	Tipo de fallo N/A N/A N/A N/A N/A				
01 02 03 04 05 Pro Des Coe	An- cho [mm] 49,76 49,86 49,91 49,77 49,91 medio: v. están 5. de va	Espe- sor [mm] 8,86 8,85 8,85 8,84 8,86 dar: riación	Image: Normal condition [N] 2700 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 3000 2880 109,545 3,804	Image: bell xió [mr 8,00 8,70 8,8 9,0 9,28 8,79 0,48 5,54	n])4)4 57 1 8 38 90 38 47	Lsiderzo Max de flexión [MPa] 456,205 490,121 489,630 492,119 505,371 486,689 18,222 3,744	Image: ción [%] 0,22 0,24 0,24 0,25 0,26 0,241 0,013 5,518	Tipo de fallo N/A N/A N/A N/A N/A				
01 02 03 04 05 Pro Des Coe	An- cho [mm] 49,76 49,86 49,91 49,77 49,91 medio: v. están ef. de va	Espe- sor [mm] 8,86 8,85 8,85 8,86 48,86 dar: riación	Image: Non-optimized system [N] 2700 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 3000 2880 109,545 3,804	Image: bell xió [mr 8,00 8,76 8,8 9,00 9,28 8,79 0,48 5,54 G	n])4)57 1 8 38 38 38 47 Gráfic	Lsider zo Max de flexión [MPa] 456,205 490,121 489,630 492,119 505,371 486,689 18,222 3,744 co:	Image: ción [%] 0,22 0,24 0,24 0,25 0,26 0,241 0,013 5,518	Tipo de fallo N/A N/A N/A N/A N/A				
01 02 03 04 05 Pro Des	An- cho [mm] 49,76 49,86 49,91 49,77 49,91 medio: v. estáno 2f. de val	Espe- sor [mm] 8,86 8,85 8,85 8,84 8,86 dar: riación	Image: Non-state state [N] 2700 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 3000 2880 109,545 3,804	Image: bell xió [mr 8,00 8,70 8,8 9,00 9,28 8,79 0,48 5,54 G	n])4 57 1 8 38 90 38 47 57 67 67 67 67 67 67 67 67 67 6	Lsiderzo Max de flexión [MPa] 456,205 490,121 489,630 492,119 505,371 486,689 18,222 3,744 co:	Image: ción [%] 0,22 0,24 0,25 0,26 0,241 0,013 5,518	Tipo de fallo N/A N/A N/A N/A N/A				
01 02 03 04 05 Pro Des Coe	An- cho [mm] 49,76 49,86 49,91 49,77 49,91 omedio: sv. están ef. de van	Espe- sor [mm] 8,86 8,85 8,85 8,84 8,86 dar: riación	Image: Non-state state [N] 2700 2900 2900 2900 2900 2900 2900 3000 2880 109,545 3,804	Definition xió [mr 8,00 8,70 8,70 9,00 9,28 0,48 5,54 G	n])4)4 57 1 8 38 90 38 47 Fráfic	Lsiderzo Max de flexión [MPa] 456,205 490,121 489,630 492,119 505,371 486,689 18,222 3,744	-ción [%] 0,22 0,24 0,24 0,25 0,26 0,241 0,013 5,518	Tipo de fallo N/A N/A N/A N/A N/A				
01 02 03 04 05 Pro Des Coe	An- cho [mm] 49,76 49,86 49,91 49,77 49,91 medio: v. están ef. de va	Espe- sor [mm] 8,86 8,85 8,85 8,84 8,86 dar: riación	Internal Max [N] 2700 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 2900 3000 2880 109,545 3,804	Image: bell xió [mr 8,00 8,70 8,8 9,0 9,28 8,79 0,48 5,54 G	n])4)4 67 1 8 38 90 38 90 38 47 5ráfic	Lsiderzo Max de flexión [MPa] 456,205 490,121 489,630 492,119 505,371 486,689 18,222 3,744 co:	-ción [%] 0,22 0,24 0,25 0,26 0,241 0,013 5,518	Tipo de fallo N/A N/A N/A N/A N/A				





Tabla 3.19 Reporte de ensayo a flexión del grupo SRF_640 (continuación).

	7	Fabla 3.2	0 Reporte d	le ens	ayo a	flexión del gi	upo CR	F_6	540.	
	V	U	NIVERSIE	DAD 7	ſÉCN	ICA DE AM	IBATO		semenin Meca	
Ī	FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECÁNICA CARRERA DE MECÁNICA REPORTE DE ENSAYO A FLEXIÓNImage: Construction									
	CARRERA DE MECÁNICA REPORTE DE ENSAYO A FLEXIÓNDATOS DE ENSAYO A FLEXIÓN									
	DATOS DE ENSAYO A FLEXIÓN DATOS DE ENSAYO A FLEXIÓN Escho do inicio: 15/06/2022 Escho do finalización: 15/06/2022									
Fec	ha de in	icio	15/06/	2023		echa de final	ización		15/06/2023	
Ciu	dad.	1010.	Amb	2023		odificación.		•	EFM 03	
Lał	oratori	0:	Centro de	E Fom	ento F	Productivo M	etalmecá	ánic	<u>Carrocero</u>	
Noi	ma:		ASTM E	290-2	$\frac{1}{2}$ N	^o de probeta	s:		5	
Má	auina:		Máquina	de en	savos	universal Me	trotest 1	500	$\frac{v}{kN}$	
	1		Acero):	A	Adhesivo:		F	Refuerzo:	
Ma	terial:		ASTM A	436	Si	ikadur – 30	Fi	bra	de carbono U	
V	el. del e	ensayo:	Precar	ga:	Di	mensiones:	Dist	anc	cia entre apoyo:	
	20 mm	/min	100 N	1	640	mm x 50 mm	1		440 mm	
Ten	nperatu	ra:	22.5 °	С	Hun	nedad relativ	'a:		54.3°C	
			Resul	tados	de en	isayo a flexió	n			
Nº	Dimen	siones	Fuerza	De	fle-	Esfuerzo	Deform	na	Tino	
	An-	Espe-	Max	xi	ón	Max de	-ciór	1	de	
	cho	sor				flexión			fallo	
	[mm]	[mm]	[N]	[mm]		[MPa]	[%]			
01	50,72	10,56	8750	69,	887	1021,045	2,29		A/C	
02	49,91	10,74	8350	57,	613	957,270	1,92		A/C	
03	49,92	10,52	8700	73,	759	1039,339	2,40)	A/C	
04	49,81	10,51	9050	76,	163	1085,602	2,48		A/C	
05 D	49,70	10,63	8850	85,	<u>139</u>	1040,074	2,80	<u> </u>	A/C	
Pro	medio:	J	8/40	12,	$\frac{512}{200}$	1028,666	2,375	ب ۱	4	
Des	v. estan	dar: mig gi ón	1452,515	40,	<u>209</u> 452	89,332	1,334	+	-	
COE	el. de va	riación	10,019	55,	452 Crofi	8,084	50,05	ð		
					Gran	co:				
			CRE				-		the state	
			10-000						- ALLER	
			CRE-640				-			
			COS.	And	-		-	-		
	5		KE_640-03							
					Test		-			
		GRE	CHIN CO							
			040-04	and the	10			-		
		TOP	100 million (197	-		the second				
		-64	0.05			(and a second				
			The start of the s							
	1		•						and the second	



	r	Fabla 3.2 1	Reporte d	le ensa	ayo a	flexión del gr	rupo SRI	F_790.	•	
	al.	UI	NIVERSIE	DAD T	ÉCN	ICA DE AM	IBATO		enenin Meca	
T		FACUL	FAD DE I	NGEN	IER	ÍA CIVIL Y	MECÁ	NICA	0 0	
) I A		CARI	RERA	DE]	MECÁNICA				
]	REPORTI	EPORTE DE ENSAYO A FLEXION						
			DATOS	DE E	NSA'	YO A FLEX	IÓN			
Fee	cha de in	icio:	15/06/	2023	F	echa de final		15/06/2023		
Ciu	ıdad:		Amb	ato	C	odificación:			EFM 06	
Lal	boratori	0:	Centro de	e Fome	ento F	Productivo M	etalmecá	nico (Carrocero	
No	rma:		ASTM E	290-22	2 N	l ^o de probeta	s:		5	
Má	quina:		Máquina	de ens	sayos	universal Me	trotest 1:	500 kl	N	
Ma	terial		Acero):	I	Adhesivo:		Ref	uerzo:	
1110	itti iai.		ASTM A	436		N/A		Ν	N/A	
V	/el. del e	ensayo:	Precar	ga:	Di	mensiones:	Dista	ancia	entre apoyo:	
	20 mm	/min	100 N	1	790	mm x 50 mm	1	590	0 mm	
Ter	nperatu	ra:	23.8 °	С	Hun	nedad relativ	'a:		53.1°C	
			Resul	tados	de en	e ensayo a flexión				
Nº	Dimen	siones	Fuerza	Det	fle-	Esfuerzo	Deforn	na	Tino	
	An-	Espe-	Max	xi	ón	Max de	-ción		de	
	cho	sor				flexión			fallo	
	[mm]	[mm]	[N]	[m	m]	[MPa]	[%]		iuno	
01	49,82	8,92	2200	15,	391	491,171	0,24		N/A	
02	49,74	8,93	2250	15,764		502,015 0,24			N/A	
03	49,75	8,92	2050	14,	965	458,326	0,23		N/A	
04	49,81	8,99	2100	14,	583	461,665	0,23		N/A	
05	49,75	9,02	2150	14,	748	470,084	0,23		N/A	
Pro	omedio:		2150	15,	090	476,652	0,233			
Des	sv. están	dar:	79,057	0,4	-83	19,090	0,007	'		
Co	ef. de va	riación	3,677	3,2	203	4,005	2,862			
					Gráfi	co:				
1									And the second second	
	-			10 - 10 - 10 - 10 - 10 - 10 - 10 - 10 -						
	1	La	and			a summer and			1000	
		enter	ULACEN	and the second	1012					
		SRE 790_0	24/				- The section			
	1 10	AF JAN AF			-					
	SRE 790-05									
		2 1 3	Prophenic State		*					



Tabla 3.21 Reporte de ensayo a flexión del grupo SRF_790 (continuación).

]	Tabla 3.2	2 Reporte d	le ens	ayo a f	flexión del g	rupo CRF_	790.				
UT	UNIVERSIDAD TÉCNICA DE AMBATO FACULTAD DE INGENIERÍA CIVIL Y MECÁNICA CARRERA DE MECÁNICA REPORTE DE ENSAYO A FLEXIÓN											
	DATOS DE ENSAYO A FLEXIÓN											
Fecha de inicio: 15/06/2023 Fecha de finalización: 15/06/2023												
Ciuda	d:		Amb	ato	C	odificación:		EFM 05				
Labor	atorio):	Centro de	e Fom	ento P	roductivo M	etalmecáni	co Carrocero				
Norma	a:		ASTM E	290-2	2 N	[»] de probeta	s:	5				
Máqui	ina:		Máquina	de en	sayos	universal Me	trotest 150	0 kN				
Mater	ial.		Acero):	A	dhesivo:		Refuerzo:				
Match	141.		ASTM A	436	Si	kadur – 30	Fibra	a de carbono U				
Vel.	del e	nsayo:	Precarg	recarga:		mensiones:	Distan	cia entre apoyo:				
20	0 mm/	/min	100 N	N 79		mm x 50 mm	1	590 mm				
Tempe	eratu	ra:	21.8 °	С	Hum	edad relativ	va:	65.5°C				
			Resul	tados	de en	sayo a flexió	n	T				
N D	imens	siones	Fuerza	De	fle-	Esfuerzo	Deforma	Tino				
• A	n-	Espe-	Max	xi	ón	Max de	-ción	de				
ch	ho	sor		_	_	flexión		fallo				
[n	nm]	[mm]	[N]	[m	m]	[MPa]	[%]					
01 50	0,58	10,48	5950	82,	978	947,892	1,50	N/A				
02 50	0,13	10,55	5650	78,	038	896,167	1,42	N/A				
03 49	9,92	10,55	5550	77,	934	884,009	1,42	N/A				
04 49	9,88	10,49	5400	69,	991	870,682	1,27	N/A				
05 50	0,83	10,56	5550	77,	005	866,539	1,40	N/A				
Prome	edio:		5620	77,	189	893,058	1,400					
Desv.	estáno	dar:	204,939	4,6	554	32,796	0,084					
Coef. o	de vai	riación	3,647	6,0)29	3,672	6,030					
					Gráfic	20:						





 Tabla 3.22
 Reporte de ensayo a flexión del grupo CRF_790 (continuación).

3.1.4 Resultados del ensayo a flexión del acero reforzado

Seguidamente en las Tablas 3.23-27, tenemos los datos obtenidos mediante la simulación en elementos finitos para poder comparar los resultados

TA	U FACUI REP	UNIVER LTAD D CA ORTE I	SIDAD TÉC E INGENIE ARRERA DE DE ENSAYO	ENICA DE AMBATO RÍA CIVIL Y MECÁI E MECÁNICA A FLEXIÓN POR M	NICA EF	The o
N° de simulad	ción:	01_9	SRF_490	Probeta:	SRF	F_490_EF
Matarial		A	Acero:	Refuerzo:	Ho	ormigón:
Material.		AS	ГМ A36	N/A		N/A
Conseterísticos de		F	Fuerza	Velocidad de	Ti	empo de
Características de		ap	licada:	aplicación:	proc	esamiento:
	•	5	.0 kN	10 mm/min		29 min
Software utili	izado:		ANSYS	RESEARCH, WORKE	ENCH	
N° de nodos:		8	31227	Tipo de análisis:	Stati	c structural
N° de elemen	tos:	1	5894	Calidad de mallado:		0.78
Característica ordenador:	ıs del	Intel(R) Core(TM)i7-5500U CPU 2.40GHz		8 GB RAM	8 GB RAM 4 núo	
Realizado por	r:	Willian Hernan		Revisado por:	Ing. Pe	Francisco eña MSc
		Pullopaxi		Fecha:	25	/06/2023
			Resultados d	e simulación		
Fuerza	Def	lexión				
[kN]	[n	nm]				
0.0		0				
0.5	0,	474				
1.0	1,	015				
1.5	1,	567				
2.0	2,	002				
2.5	2,	448				
3.0	2,	899				
3.5	3,	353				
4.0	3,	863				
4.5	4,	317				
5.0	4,	828				

Tabla 3.23Deflexión del acero A-36

		Tabla 3.	.24 Def	lexión del acero reforza	ıdo	
UTA	U FACU REP	UNIVER LTAD D CA PORTE I	SIDAD TÉC E INGENIE ARRERA DI DE ENSA VO	INICA DE AMBATO RÍA CIVIL Y MECÁI E MECÁNICA A FLEXIÓN POR M	NICA EF	The Distance of the second sec
N° de simula	ción:		CRF 490	Probeta:	CRF 490 EF	
			Acero:	Refuerzo:	Ho	ormigón:
Material:		AS	TM A36	Fibra de carbono U		N/A
Comostanístia	aa da	F	Fuerza	Velocidad de	Ti	empo de
La simulación	as de	ap	licada:	aplicación:	proc	esamiento:
	1.	1	12 kN	10 mm/min		37 min
Software util	lizado:		ANSYS	RESEARCH, WORKE	BENCH	
N° de nodos:		8	35749	Tipo de análisis:	Statio	c structural
Nº de elemer	ntos:	1	15696	Calidad de mallado:		0.84
Característic ordenador:	as del	Intel(R) Core(TM)i7-5500U CPU 2.40GHz		8 GB RAM	4	núcleos
Realizado po	or:	Willian Hernan		Revisado por:	Ing. Pe	Francisco eña MSc
-		Pullopaxi		Fecha:	25/	/06/2023
			Resultados d	e simulación		
Fuerza	Def	lexión				
[kN]	[n	nm]				
0		0				
1	1,	896				
2	3,	792				
3	5,	688				
4	7,	584				
5	9,	479	-			
6	11	,362	-		H	
7	13	,222				
8	8 15,080					
9	9 16,940		4			
10	10 18,800		4			
11	20	,660	4			
12	22	,524				

		Ta	bla 3.25	Deflexión del acero A	-36
UTA	FA	UNIVI CULTAD	ERSIDAD TI DE INGEN CARRERA E DE ENSAN	ÉCNICA DE AMBATO IERÍA CIVIL Y MECA DE MECÁNICA VO A ELEXIÓN POR I) ÁNICA MEE
Nº de simulación:		03_S	RF_640	Probeta:	SRF_640_EF
	Material:		cero:	Refuerzo:	Hormigón:
Material:		AST	TM A36	N/A	N/A
Características		F	uerza	Velocidad de	Tiempo de
de la		apl	licada:	aplicación:	procesamiento:
simulación:		5.	.0 kN	10 mm/min	52 min
Software utilizado:			ANSY	S RESEARCH, WORKI	BENCH
N° de nodos	:	42	23945	Tipo de análisis:	Static structural
N° de elementos:		9	2900	Calidad de mallado:	0.9
Característic del ordenado	cas or:	Intel(R)Core(TM)i7- 5500UCPU 2.40GHz		8 GB RAM	4 núcleos
Realizado p	or:	Willian Hernan Pullopaxi		Revisado por:	Ing. Francisco Peña MSc
		Pullopaxi		Fecha:	25/06/2023
			Resultad	os de simulación	
Fuerza	D	eflexión			
		[mm]			
0		1 5 2 7			
0.3		3.031			
1.0		<u>5,051</u> 4 608			
2.0		<u>4,000</u> 6,094			
2.5		7.679			
3.0		9,275			
3.5		10,796			
4.0		12,395			
4.5		14,000			
5.0		15,511			

		Tabla 3.	26 Def	lexión del acero reforza	ıdo	
	I	UNIVER	SIDAD TÉC	NICA DE AMBATO		ANA TO.
	FACU	LTAD D	E INGENIE	RÍA CIVIL Y MECÁI	NICA	warmen and any
UIA		C	ARRERA DI	E MECÁNICA		
	REP	ORTE I	DE ENSAYO	A FLEXIÓN POR M	EF	U.T.N.
Nº de simula	ación:	04_0	CRF_640	Probeta:	CRF_640_EF	
Matorial		A	Acero:	Refuerzo:	He	ormigón:
Material.		AS	TM A36	Fibra de carbono U		N/A
Característic	as da	F	Fuerza	Velocidad de	Ti	empo de
la simulació	n.	ap	licada:	aplicación:	proc	esamiento:
	11.	1	l2 kN	10 mm/min	4	49 min
Software uti	lizado:		ANSYS	RESEARCH, WORKE	ENCH	
Nº de nodos	:	8	30027	Tipo de análisis:	Stati	c structural
N° de eleme	ntos:	1	5747	Calidad de mallado:		0.77
Característic	as del	Ir	ntel(R)			
ordenador.		Core(T	M)i7-5500U	8 GB RAM	4	núcleos
ordenador.		CPU 2.40GHz				
		Willian Hernan		Revisado por	Ing.	Francisco
Realizado po	or:	Pullonaxi		Revisado por.	Pe	eña MSc
		Типорахі		Fecha:	25.	/06/2023
			Resultados d	e simulación		
Fuerza	Def	lexión				
[kN]	[n	nm]				
0	0,	000				
1	2,	799				
2	4,	786				
3	6,	200				
4	8,	347				
5	15	,611				
6	27	,893				
7	39	,544				
8	51	,195				
9	69	,322				
10	91	,987				
11	128	3,551				
12	16	6,48				

		Tabla	3.27 D	eflexión del acero A-36	5	
UTA	U FACU REP	UNIVER LTAD D CA ORTE I	SIDAD TÉC E INGENIE ARRERA DE DE ENSAYO	NICA DE AMBATO RÍA CIVIL Y MECÁI E MECÁNICA A FLEXIÓN POR M	NICA EF	ALLA O
N° de simula	ación:	05_5	SRF_790	Probeta:	SR	F_790_06
Matarial		Acero:		Refuerzo:	Ho	ormigón:
Material:		AS	ГМ А36	N/A		N/A
Característic	cas de	F ap	^F uerza licada:	Velocidad de aplicación:	Ti proc	empo de esamiento:
la simulacio	n:	5	.0 kN	10 mm/min	4	49 min
Software uti	lizado:		ANSYS	RESEARCH, WORKB	ENCH	
N° de nodos	:	8	30857	Tipo de análisis:	Stati	c structural
N° de eleme	ntos:	1	7856	Calidad de mallado:		0.84
Característic ordenador:	cas del	Intel(R) Core(TM)i7-5500U CPU 2.40GHz		8 GB RAM	4 núcleos	
Realizado p	or:	Willian Hernan		Revisado por:	Ing. Pe	Francisco eña MSc
		Pullopaxi		Fecha:	25	/06/2023
			Resultados d	e simulación		
Fuerza	Def	lexión				
[kN]	[n	nm]				
0	-	0				
0.5	3,6	5811				
1.0	7,3	3635				
1.5	11	,046				
2.0	14	,728				
2.5	18	,411				
3.0	22	,093				
3.5	25	,776				
4.0	29	,458				
4.5	33	,141				
5.0	36	,823				

		Tabla 3.	.28 Def	lexión del acero reforza	ıdo
	1	UNIVER	SIDAD TÉC	ENICA DE AMBATO	RAIN MA
	FACU	LTAD D	E INGENIE	RÍA CIVIL Y MECÁI	NICA
UIA		$\mathbf{C}_{\mathbf{A}}$	ARRERA DI	S 🐨 S	
	REP	ORTE I	DE ENSAYO	EF U.T.N.	
N° de simula	ación:	06_0	CRF_790	Probeta:	CRF_790_EF
Matarial		A	Acero:	Refuerzo:	Hormigón:
		AS	TM A36	Fibra de carbono U	N/A
Coroctorísti	an da	F	Fuerza	Velocidad de	Tiempo de
	as de	ap	licada:	aplicación:	procesamiento:
la sinuacio	n:	1	12 kN	10 mm/min	58 min
Software uti	lizado:		ANSYS	RESEARCH, WORKB	BENCH
Nº de nodos	:	8	31767	Tipo de análisis:	Static structural
N° de eleme	ntos:	1	6795	Calidad de mallado:	0.77
Coroctorístic	an dal	Ir	ntel(R)		
ordeneder	as del	Core(T	M)i7-5500U	8 GB RAM	4 núcleos
ordenador.		CPU 2.40GHz			
		Willian Hernan		Povisado por	Ing. Francisco
Realizado po	or:	Pullopavi		Kevisado por.	Peña MSc
		Типорахі		Fecha:	25/06/2023
			Resultados d	e simulación	
Fuerza	Def	lexión			
[kN]	[n	nm]			
0	0,	000			
1	5,	122			
2	13	,457			
3	20	,000			
4	48	,544			
5	77	,088			
6	105	5,466			
7	161	1,711			
8	228	8,998			
9	307	7,698			
10	398	8,744			
11	494	4,228			
12	602	2,787			

3.2 Análisis de resultados

Con los resultados obtenidos en los ensayos de tanto de resina como de acero con y sin reforzamiento se aplicó un método estadístico, como se muestra en la Tabla 3.29 un resumen del comportamiento de las probetas cilíndricas de resina.

Probeta	Fuerza Max [N]	Diferencia	É. Max de compresión [MPa]	Diferencia
A1	10518,70	511,89	83,04	4,04
A2	9859,47	-147,34	77,83	-1,16
A3	8981,66	-1025,15	70,90	-8,09
A4	9834,60	-172,21	77,64	-1,36
A5	10839,60	832,79	85,57	6,57
Nº datos			5	
Promedio	10006,81		78,99	
Varianza	5144	67,110	32,060	
Desv. Est.	717	7,264	5,662	
CV	7,	168	7,168	

Tabla 3.29Resumen de datos en probetas de resina.

Para interpretar la variabilidad los datos obtenidos previos al ensayo de compresión, se representará la distribución normal mediante campanas de Gauss los resultados de fuerza y esfuerzo de compresión máximos.

	Probetas de resina Sikadur-30				
Fuerza	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo	
	10006,81	717,264	10839,60	8981,66	



Figura 3.1 Distribución normal de fuerza en probetas de resina

Esfuerzo máximo de compresión	Limpieza con disco de cerdas de acero				
	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo	
	78,99	5,662	85.57	70.90	



Figura 3.2 Distribución normal de esfuerzo máximo de compresión en probetas de resina

A continuación, en la Tabla 3.30 se presenta un resumen de los resultados obtenidos como; fuerza y esfuerzo máximos de flexión en probetas de acero, mientas que en la Tabla 3.31 los resultados de rugosidad promedio, fuerza y esfuerzo máximos de flexión en probetas de acero reforzado.

	Fuerza		E. Max		
Probeta	Max	Diferencia	de flexión	Diferencia	
	[N]		[MPa]		
SRF_490_01	5000	200	558,216	21,451	
SRF_490_02	4500	-300	506,228	-30,537	
SRF_490_03	4850	50	547,501	10,736	
SRF_490_04	4800	0	529,69	-7,075	
SRF_490_05	4850	50	542,188	5,423	
Nº datos			5		
Promedio	4800		536,765		
Varianza	33	750	396	,845	
Desv. Est.	183	,712	19,	921	
CV	3,8	827	3,711		
SRF_640_01	2700	-180	456,205	-30,484	
SRF_640_02	2900	20	490,121	3,432	
SRF_640_03	2900	20	489,63	2,941	
SRF_640_04	2900	20	492,119	5,430	
SRF_640_05	3000	120	505,371	18,682	
Nº datos			5		
Promedio	2880		486,689		
Varianza	12	000	332,051		
Desv. Est.	109	,545	18,222		
CV	3,8	804	3,7	744	
SRF_790_01	2150	50	491,171	14,519	
SRF_790_02	2250	100	502,015	25,363	
SRF_790_03	2050	-100	458,326	-18,326	
SRF_790_04	2100	-50	461,665	-14,987	
SRF_790_05	2150	0	470,084	-6,568	
Nº datos			5		
Promedio	2150		476,652		
Varianza	62	250	364	,419	
Desv. Est.	79,	.057	19,	090	
CV	3,677		4,005		

 Tabla 3.30
 Resumen de datos en probetas no reforzadas.

Fuerza SRF_490	Limpieza con disco de cerdas de acero			
	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo
	4800	183.712	5000	4500



Fuerza Probetas SRF 490

Figura 3.3 Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 de 490 mm

Fuerza SRF_640	Limpieza con disco de cerdas de acero			
	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo
	2880	109.545	3000	2700



Figura 3.4 Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 de 640 mm

Fuerza SRF_790	Limpieza con disco de cerdas de acero				
	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo	
	2150	79.057	2250	2050	



Figura 3.5 Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 de 790 mm

Esfuerzo Máximo de	Limpieza con disco de cerdas de acero				
flexión	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo	
SRF_490	536.765	19.921	558.216	506.228	



Figura 3.6 Distribución normal del esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero A36 de 490 mm

Esfuerzo Máximo de	Limpieza con disco de cerdas de acero			
flexión	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo
SRF_640	486.689	18.222	505.371	456.205



Figura 3.7 Distribución normal del esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero A36 de 640 mm

Esfuerzo Máximo de	Limpieza con disco de cerdas de acero			
flexión	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo
SRF_790	476.652	19.090	502.015	458.326

Esfuerzo Máximo de flexión SRF 790



Figura 3.8 Distribución normal del esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero A36 de 790 mm

	Rugosidad		Fuerza		E. Max	
Probeta	promedio	Diferencia	Max	Diferencia	de flexión	Diferencia
	[µm]		[N]		[MPa]	
CRF_490_01	10,665	-0,0083	11600	-130	901,409	-21,189
CRF_490_02	10,551	-0,123	12200	470	966,592	43,994
CRF_490_03	10,880	0,206	12400	670	978,308	55,710
CRF_490_04	11,111	0,438	9700	-2030	760,861	-161,737
CRF_490_05	10,160	-0,514	12750	1020	1005,818	83,220
Nº da	atos			5		
Promedio	10,	673	11	730	922	,598
Varianza	0,1	28	146	2000	9643	3,119
Desv. Est.	0,3	58	120	9,132	98,	199
CV	3,3	57	10	,308	10,	644
CRF_640_01	11,934	1,628	8750	10	1021,045	-7,621
CRF_640_02	9,614	-0,691	8350	-390	957,27	-71,396
CRF_640_03	10,114	-0,191	8700	-40	1039,339	10,673
CRF_640_04	10,368	0,063	9050	310	1085,602	56,936
CRF_640_05	9,496	-0,810	8850	110	1040,074	11,408
Nº da	ntos			5		
Promedio	10,	305	87	740	1028	8,666
Varianza	0,9	956	65	500	2160),308
Desv. Est.	0,9	78	255	5,930	46,479	
CV	9,4	89	2,	928	4,4	518
CRF_790_01	10,715	0,069	5950	330	947,892	54,834
CRF_790_02	10,252	-0,393	5650	30	896,167	3,109
CRF_790_03	10,758	0,112	5550	-70	884,009	-9,049
CRF_790_04	10,419	-0,227	5400	-220	870,682	-22,376
CRF_790_05	11,085	0,439	5550	-70	866,539	-26,519
Nº datos				5		
Promedio	10,	646	50	520	893	,058
Varianza	0,1	.03	14	775	323	,868
Desv. Est.	0,3	321	121	,552	17,	996
CV	3,0)13	2,	2,163 2,015		015

 Tabla 3.31
 Resumen de datos en probetas de acero reforzado.

Rugosidad CRF_490	Limpieza con disco de cerdas de acero			
	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo
	10,160	0,358	11,111	10,160



Figura 3.9 Distribución normal de rugosidad promedio en probetas de acero A36 reforzadas de 490 mm.

Rugosidad	Limpieza con disco de cerdas de acero					
	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo		
CKF_040	10,305	0,978	11,934	9,496		



Figura 3.10 Distribución normal de rugosidad promedio en probetas de acero A36 reforzadas de 640 mm.

Duccoided	Limpieza con disco de cerdas de acero					
CDE 700	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo		
CKF_/90	10,646	0,321	11,085	10,252		



Figura 3.11 Distribución normal de rugosidad promedio en probetas de acero A36 reforzadas de 790 mm

Fuerza	Limpieza con disco de cerdas de acero					
	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo		
CKF_490	11730	1209,132	12750	9700		



Figura 3.12 Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 reforzadas de 490 mm.

Fuerza	Limpieza con disco de cerdas de acero					
	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo		
CKF_040	8740	255,930	9050	8350		



Figura 3.13 Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 reforzadas de 640 mm.

Energe	Limpieza con disco de cerdas de acero					
CPE 700	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo		
CKI ⁻ _790	5620	121,552	5950	5400		



Figura 3.14 Distribución normal de fuerza en probetas de acero A36 reforzadas de 790 mm.

Esfuerzo Máximo de	Limpieza con disco de cerdas de acero					
flexión	Promedio	Mínimo				
CRF_490	922,598	98,199	1005,818	760,861		



Figura 3.15 Distribución normal de esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero A36 reforzadas de 490 mm.

Esfuerzo Máximo de	Limpieza con disco de cerdas de acero					
flexión	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo		
CRF_640	1028,666	46,479	1085,602	957,270		



Figura 3.16 Distribución normal de esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero A36 reforzadas de 640 mm.

Esfuerzo Máximo de	Limpieza con disco de cerdas de acero					
flexión	Promedio	Desviación	Máximo	Mínimo		
CRF_790	893,058	17,996	947,892	866,539		



Figura 3.17 Distribución normal de esfuerzo máximo de flexión en probetas de acero A36 reforzadas de 790 mm.

Los valores de distribución que representan las gráficas anteriores muestran una aproximación a la distribución normal de datos, que depende netamente del promedio y desviación estándar.

3.2.1 Comparación de deflexiones

Los datos obtenidos por los métodos de ensayo experimental y elementos finitos, mostradas en las Tablas 3.32 y 3.33, son expresados mediante la diferencia de las deflexiones, de manera que; los valores positivos de diferencia expresan que están bajo los datos obtenidos por método de elementos finitos y los valores negativos de manera inversa.

Se analizó primero las probetas sin reforzamiento; por consiguiente, se tomó como referencia los datos experimentales del ensayo que más se acercó al valor promedio pertenecientes a cada grupo de probeta:

• Probetas sin reforzamiento

Fuerza [kN]	SRF_490_EX	SRF_490_EF	Diferencia	SRF_640_EX	SRF_640_EF	Diferencia	SRF_790_EX	SRF_790_EF	Diferencia
				Def	lexión [n	nm]			
0	0,000	0,000	0,000	0,000	0,000	0,000	0,000	0,000	0,000
0.5	0,178	0,474	-0,296	1,467	1,537	-0,070	3,012	3,6811	-0,669
1.0	0,585	1,015	-0,430	2,83	3,031	-0,201	6,918	7,3635	-0,446
1.5	1,05	1,567	-0,517	4,392	4,608	-0,216	10,234	11,046	-0,812
2.0	1,458	2,002	-0,544	5,989	6,094	-0,105	13,281	14,728	-1,447
2.5	1,875	2,448	-0,573	7,413	7,679	-0,265	-	18,411	-
3.0	2,274	2,899	-0,625	10,972	9,275	1,697	-	22,093	-
3.5	2,795	3,353	-0,558	-	10,796	-	-	25,776	-
4.0	3,203	3,863	-0,660	-	12,395	-	-	29,458	-
4.5	3,672	4,317	-0,645	-	14,000	-	-	33,141	-
5.0	5,66	4,828	0,832	-	15,511	-	-	36,823	-
Máx			0,832			1,697			0.00
Min			-0,660			-0,216			-1,447

Tabla 3.32 Comparación de los resultados obtenidos en probetas sin reforzamiento

En las probetas sin reforzamiento de 490, 640 y 790 mm, existe una mayor presencia de diferencia negativa, de manera que los datos obtenidos de forma experimental están sobre los datos mediante el método de elementos finitos, pero no existe una diferencia significativa como se puede observar en la Figura 3.18.

• Probetas con reforzamiento de FCU+ resina Sikadur-30

Fuerza [kN]	CRF_490_EX	CRF_490_EF	Diferencia	CRF_640_EX	CRF_640_EF	Diferencia	CRF_790_EX	CRF_790_EF	Diferencia
				De	flexión [n	1m]			
0	0,000	0,000	0,000	0,000	0,000	0,000	0,000	0,000	0,000
1	0,704	0,694	0,010	1,424	2,799	-1,375	4,47	5,122	-0,652
2	1,242	1,624	-0,382	3,49	4,786	-1,296	9,331	13,457	-4,126
3	1,945	2,458	-0,513	5,66	6,200	-0,540	14,47	20,000	-5,530
4	2,613	3,452	-0,839	7,63	8,347	-0,717	24,965	48,544	-23,57
5	3,247	3,987	-0,740	11,128	15,611	-4,483	51,944	77,088	-25,14
6	3,915	4,791	-0,876	18,42	27,893	-9,473	-	105,466	-
7	4,792	6,547	-1,755	29,965	39,544	-9,579	-	161,711	-
8	6,094	7,657	-1,563	46,476	51,195	-4,719	-	228,998	-
9	8,108	10,896	-2,788	-	69,322	-	-	307,698	-
10	10,747	13,874	-3,127	-	91,987	-	-	398,744	-
11	14,505	17,845	-3,340	-	128,551	-	-	494,228	-
12	18,121	21,369	-3,248	-	166,48	-	-	602,787	-
Máx			0.010			0,000			0,000
Min			-3,340			-9.473			-25,14

Tabla 3.33 Comparación de los resultados obtenidos en probetas con reforzamiento

Nota: los valores marcados en color rosa corresponden a una zona plástica y esta ocurre después de que se produce el desprendimiento de la fibra.

En las probetas con reforzamiento de 490, 640 y 790 mm, existe una mayor presencia de diferencia negativa, de manera que los datos obtenidos de forma experimental están sobre los datos mediante el método de elementos finitos, como se puede observar en la Figura 3.18. Sí existe una diferencia significativa debido a que se produjo un proceso previo de desbaste y pegado mediante el ajuste controlado por medio de un torquímetro.



Figura 3.18 Diagrama de comparación de ensayo en probetas de acero sin reforzamiento de 490, 640 y 790 mm.



Figura 3.19 Diagrama de comparación de ensayos en probetas de acero con reforzamiento de 490, 640 y790 mm.

3.3 Verificación de la hipótesis

Al ser este un trabajo de carácter experimental, se utilizó la prueba t de student que generalmente es usada para grupos independientes de un mismo tamaño o muestra, en primer lugar, definimos la hipótesis nula y las alternativas para validarlas:

H0= el incremento de resistencia a flexión depende del área de contacto influyenteH1= el incremento de resistencia a flexión no depende del área de contacto influyente

Para poder validar la hipótesis calculamos el valor de t de los esfuerzos máximos de compresión en la zona elástica de los ensayos experimentales realizados en las probetas con reforzamiento para poder compararlo con las probetas sin refuerzo.

Las Tablas 3.34-35, resumen los esfuerzos máximos de flexión correspondientes a los grupos de 490, 640 y 790 mm respectivamente

	Esfuerzos máximos de flexión									
	SRF_490	X_{1}^{2}	SRF_640	X ₂ ²	SRF_790	X_{3}^{2}				
1	558,216	311605,356	456,205	208122,852	491,171	241248,732				
2	506,228	256266,868	490,121	240218,381	502,015	252019,520				
3	547,501	299757,846	489,630	239737,319	458,326	210062,571				
4	529,690	280571,047	492,119	242180,697	461,665	213134,267				
5	542,188	293968,148	505,371	255399,683	470,084	220979,070				
S	umatoria	1442169,264		1185658,932		1137444,160				
Promedio		536,765		486,689		476,652				
Desv. Est		17,818		16,298		17,075				
Err	or estándar	8,909		8,149		8,537				

Tabla 3.34Cálculo del valor de t de los esfuerzos máximos de flexión.

	SRF_490	SRF_640	SRF_790	
Error estándar diferencia	3.6	2.545	2,547	
t	13.91	3.944	23.605	
Grados de libertad		8		
Nivel de significancia	5%			
Valor critico en Tablas		2.306		

Tabla 3.34 Cálculo del valor de t de los esfuerzos máximos de flexión (continuación).

Seguidamente, comprobamos los valores de t:

Para un área de 490x50=24500 mm2

$$t_{cal} \ge t_{tab}$$
$$13.91 \ge 2.306$$

Para un área de 640x50=3200 mm2

 $t_{cal} \ge t_{tab}$ $2.455 \ge 2.306$

Para un área de 790x50=24500 mm2

$$t_{cal} \ge t_{tab}$$
$$2.547 \ge 2.306$$

Conclusión: se rechaza la hipótesis nula Ho: el incremento de resistencia a flexión depende del área de contacto influyente.

	rubiu 5.55° Culculo dei valor de l'de los estueizos maximos de nexion.								
	Esfuerzos máximos de flexión								
	CRF_490	X_{1}^{2}	CRF_640	X_{2}^{2}	CRF_790	X_{3}^{2}			
1	901,409	812537,348	1021,045	1042533,009	947,892	898499,195			
2	966,592	934300,909	957,270	916365,134	896,167	803115,836			
3	978,308	957087,135	1039,339	1080225,099	884,009	781472,169			
4	760,861	578909,112	1085,602	1178531,193	870,682	758087,296			
5	1005,818	1011669,987	1040,074	1081754,167	866,539	750890,510			
Sumatoria		4294504,490		5299408,602		3992065,005			
Promedio		922,598		1028,666		893,058			
Desv. Est		87,832		41,572		29,333			
Error estándar		43,916		20,786		14,667			

Tabla 3.35 Cálculo del valor de t de los esfuerzos máximos de flexión.

Tabla 3.35 Cálculo del valor de t de los esfuerzos máximos de flexión.

	CRF_490	CRF_640	CRF_790
Error estándar diferencia	38.68	14.73	41.39
t	2.74	9.20	0.71
Grados de libertad	s de libertad8e significancia5%itico en Tablas2.306		
Nivel de significancia			
Valor critico en Tablas			

Para un área de 490x50=24500 mm2

$$t_{cal} \ge t_{tab}$$
$$2.74 \ge 2.306$$

Para un área de 640x50=3200 mm2

$$t_{cal} \ge t_{tab}$$
$$9.20 \ge 2.306$$

Para un área de 790x50=24500 mm2

$$t_{cal} \ge t_{tab}$$
$$0.71 \le 2.306$$
Conclusión: se rechaza la hipótesis nula Ho: el incremento de resistencia a flexión depende del área de contacto influyente.

Por consiguiente, examinamos la hipótesis con los valores obtenidos previamente en los ensayos y presentamos una gráfica caja y bigotes con la finalidad de comparar los esfuerzos máximos de flexión entre las probetas sin refuerzo frente a las probetas reforzadas.





Figura 3.20 Representación del diagrama caja y bigotes con los esfuerzos máximos en las probetas sin refuerzo.



Figura 3.21 Representación del diagrama caja y bigotes con los esfuerzos máximos en las probetas con refuerzo.

CAPÍTULO IV

4 CONCLUSIONES Y RECOMENDACIONES

4.1 Conclusiones

Se concluye que al realizar probetas reforzadas estas soportan una carga mayor antes de fallar en el ensayo de flexión, evidenciando así que la incorporación de la platina de fibra de carbono aumenta significativamente su capacidad de soportar cargas y flexión, además de presentar menor deformación en la fractura, generando así posibles aplicaciones industriales que utilicen este perfil de anclaje como método de reforzamiento, evidenciando de tal forma que muestran una mejora significativa en la capacidad estructural del material, como una mayor rigidez; es decir, una menor deformación bajo carga en comparación con las probetas de acero sin refuerzo, lo que lo convierte en un material de mayor resistencia y rendimiento.

Es evidente que al realizar el ensayo a flexión en probetas de acero al disminuir el área de contacto o a su vez la distancia entre apoyos, el esfuerzo máximo de flexión tiende a aumentar, sin embargo al añadir un reforzamiento se logró duplicar la resistencia a flexión en cada grupo de probetas, no obstante estos valores de esfuerzo pertenecen a una zona plástica donde el grupo de probetas CRF_790 no tuvo ningún tipo de falla cohesivo ni adhesivo, hasta llegar a la deflexión máxima con un esfuerzo máximo de 893,058 MPa

Se concluye que al ejecutar el ensayo a flexión de tres puntos según la norma ASTM E290-22 se garantiza la consistencia y comparabilidad de los resultados, mediante especificaciones y pautas establecidas por este método, proporcionando así información crucial sobre el comportamiento del material previo a ensayar bajo carga de flexión, permitiendo evaluar la calidad y homogeneidad del proceso de perfil de anclaje de forma que garantice su idoneidad en aplicaciones específicas.

126

Considero que el análisis por elementos finitos es apropiado para realizar modelados basados en ensayos experimentales, debido a que se obtienen las propiedades reales para poder replicar dicho ensayo, no obstante existe cierta diferencia entre métodos a causa de la implementación de un perfil rugoso y la aplicación de una determinada presión que a su vez son fenómenos físicos que generan incertidumbre en la geometría, sin embargo en los ensayos sin reforzamiento se obtuvo una diferencia mínima de -1.477 mm mientras que en las probetas con reforzamiento se encontró una diferencia máxima 25.14 mm.

Luego del análisis, es importante destacar la preparación de la superficie, tomada de estudios posteriores debido a su influencia en la mejora de la distribución de las tensiones entre el adhesivo y el material adherido, como es el caso de la fibra de carbono unidireccional además reduce la probabilidad de que se formen burbujas de aire atrapadas entre el acero y el adhesivo, debilitando la unión de forma afectando negativamente la resistencia, se usó el tipo de limpieza superficial convencional por disco de cerdas de acero, dándonos una rugosidad promedio de 10.541 µm

Al ejecutar el ensayo de compresión en la resina se comprobó las propiedades compresivas a las 72h determinado por fichas técnicas dando como resultado que tiene una funcionalidad del 86.11% siendo un valor aceptable.

Se concluye que para examinar los datos es necesario de un método estadístico basado en la interpretación de resultados recopilados durante los ensayos, donde se analizó la uniformidad de las propiedades mecánicas frente a lo largo de las muestras ensayadas de forma que permita conocer parámetros como, la carga máxima que el material pueda soportar antes de fracturarse o deformarse significativamente.

4.2 Recomendaciones

Se recomienda duplicar el procedimiento para el diseño de componentes o la selección de materiales para ciertas aplicaciones, considerando las características y limitaciones del material probado, con el fin de disminuir costos de fabricación en trabajos posteriores.

Se recomienda realizar una pasada en una sola dirección con el cepillo abrasivo a una velocidad aproximada de 0.2 mm/s de cepillado debido a que, una vez anclado la cinta abrasiva, puesto que esta tiene aproximadamente una durabilidad en limpieza de superficie de 1.5 m2.

Se recomienda diseñar un sistema similar al del set eléctrico o neumático de acople del disco de cerdas de acero como un adaptador universal para amoladoras que genere alrededor de 2300 rpm, velocidad necesaria para obtener resultados de rugosidad óptimos para un eficiente anclaje entre superficies.

Se recomienda el uso de un compresor para pulverizar los residuos de acero generados en la limpieza de la superficie del área desbastada.

BIBLIOGRAFÍA

- [1] Y. Bai, T. C. Nguyen, X. L. Zhao, y R. Al-Mahaidi, "Environment-Assisted Degradation of the Bond between Steel and Carbon-Fiber-Reinforced Polymer", J. *Mater. Civ. Eng.*, vol. 26, n.^o 9, p. 04014054, sep. 2014, doi: 10.1061/(ASCE)MT.1943-5533.0000951.
- [2] A. Awaludin y D. P. Sari, "Numerical and experimental study on repaired steel beam using carbon fiber reinforced polymer". Gadjah Mada University, Indonesia, 2015.
- [3] F. A. Peña y J. L. Yunapanta, "Propuesta de reforzamiento de vigas de alma llena de puentes metálicos con fibra de carbono y resina epóxica", Universidad Técnica de Ambato, Ambato, 2022.
- [4] C. D. Guerra Chiquito y L. G. Tigmasa Paredes, "Análisis de la resistencia de la junta traslapada simple, entre el acero estructural, resina epóxica y fibra de carbono unidireccional, utilizado para reforzamiento de vigas de acero", Universidad Técnica de Ambato, 2022. Accedido: 2 de mayo de 2023. [En línea]. Disponible en: https://repositorio.uta.edu.ec:8443/jspui/handle/123456789/36491
- [5] J. J. Escobar Altamirano, "Determinación de la resistencia de la junta traslapada simple, entre el acero estructural, resina epóxica y fibra de carbono unidireccional, utilizando métodos de limpieza superficial alternativos", bachelorThesis, Universidad Técnica de Ambato. Facultad de Ingeniería Civil y Mecánica, Carrera de Ingeniería Mecánica, 2023. Accedido: 27 de julio de 2023. [En línea]. Disponible en: https://repositorio.uta.edu.ec:8443/jspui/handle/123456789/38807
- [6] M. Tavakkolizadeh y H. Saadatmanesh, "Strengthening of Steel-Concrete Composite Girders Using Carbon Fiber Reinforced Polymers Sheets", J. Struct. Eng., vol. 129, n.º 1, pp. 30-40, ene. 2003, doi: 10.1061/(ASCE)0733-9445(2003)129:1(30).
- [7] FHWA Federal Highway Administration, "Puentes y Estructuras", *U.S Department* of *Transportation*. https://www.fhwa.dot.gov/bridge/ (accedido 22 de mayo de 2023).
- [8] Specifications for the National Bridge Inventory, 2022.
- [9] D. C. Sánchez, "Algunas reflexiones acerca de la rehabilitación estructural sismorresistente de puentes", *Centro Nacional de Investigaciones Sismológicas (Cenais)*, vol. 3, 2016.

- [10] Instituto para el Ecodesarrollo Regional Amazónico, "Programa de puentes para la circunscripción territorial especial amazónica". 2018. [En línea]. Disponible en: https://www.secretariadelamazonia.gob.ec/wpcontent/uploads/downloads/2018/11/Proy Programa Puentes CTEA.pdf
- [11] S. Selvaraj y M. Madhavan, "Retrofitting of steel beams using low-modulus carbon fiber reinforced polymer laminates", *J. Constr. Steel Res.*, vol. 167, p. 105825, abr. 2020, doi: 10.1016/j.jcsr.2019.105825.
- [12] W. Li, S. Li, X. Li, y T. Zhu, "Study of the Tensile Properties of CFRP Strengthened Steel Plates", *Polymers*, vol. 7, n.º 12, pp. 2595-2610, dic. 2015, doi: 10.3390/polym7121537.
- [13] H. Ju, S. J. Lee, S. M. Choi, J. R. Kim, y D. Lee, "Applicability of Hybrid Built-Up Wide Flange Steel Beams", *Metals*, vol. 10, n.º 5, p. 567, abr. 2020, doi: 10.3390/met10050567.
- [14] A. N. Gastelum, M. S. Hernández, B. Gonzalez, Y. Vega, y I. M. Muñoz, "Análisis comparativo de las propiedades mecánicas de un material compuesto reforzado con fibras de carbono y las de su matriz polimérica de resina epóxica", *Matér. Rio Jan.*, vol. 23, n.º 2, jul. 2018, doi: 10.1590/s1517-707620180002.0428.
- [15] K. Shirvanimoghaddam, S. U. Hamim, M. K. Akbari, y et al, "Carbon fiber reinforced metal matrix composites: Fabrication processes and properties", *Compos. Part Appl. Sci. Manuf.*, vol. 92, pp. 70-96, ene. 2017, doi: 10.1016/j.compositesa.2016.10.032.
- [16] M. H. Seleem, I. A. Sharaky, y H. E. M. Sallam, "Flexural behavior of steel beams strengthened by carbon fiber reinforced polymer plates – Three dimensional finite element simulation", *Mater. Des.*, vol. 31, n.º 3, pp. 1317-1324, mar. 2010, doi: 10.1016/j.matdes.2009.09.010.
- [17] Y. Davydenko, O. Horb, y Y. Avramenko, "Adhesive-Bonded Joint Influence on Deflection of Composite Steel and Concrete Beams with Strengthening by External Steel Reinforcement", *Int. J. Eng. Technol.*, vol. 7, n.º 3.2, p. 349, jun. 2018, doi: 10.14419/ijet.v7i3.2.14551.
- [18] J.-H. Kim, D.-J. Kwon, K. L. DeVries, y J.-M. Park, "Innovative Effects on GFRP Inserted Epoxy Adhesives with Different Thicknesses for Bonding in Two-Part Wind Turbine Blades", *Fibers Polym.*, vol. 23, n.º 11, pp. 3197-3206, nov. 2022, doi: 10.1007/s12221-022-0447-1.

- [19] N. N. Bhaskar y M. K. Venkatesh, "Stress Analysis of Single Lap Joint Using Al 6063 and GFRP as Adherents with Bond 108 as Adhesive", J. Inst. Eng. India Ser. D, feb. 2023, doi: 10.1007/s40033-023-00452-3.
- [20] Y. Wang, F. Wang, Q. Xu, y et al, "Design and Analysis of a Novel Carbon Fiber Reinforced Polymer Sandwich Adhesive Joint", *Appl. Compos. Mater.*, mar. 2023, doi: 10.1007/s10443-023-10113-z.
- [21] M. Noeske, W. L. Cavalcanti, H. Brüning, B. Mayer, y et al, "Introduction to Recent Advances in Quality Assessment for Adhesive Bonding Technology", en Adhesive Bonding of Aircraft Composite Structures : Non-destructive Testing and Quality Assurance Concepts, Cham: Springer International Publishing, 2021, pp. 1-50. doi: 10.1007/978-3-319-92810-4_1.
- [22] Q. Fu y B. Han, "Bridge vibration monitoring system based on vibrating-wire sensor and ZigBee technologies", en 9th International Conference on Communication Software and Networks (ICCSN), Guangzhou, may 2017, pp. 338-342. doi: 10.1109/ICCSN.2017.8230131.
- [23] J. Rendón, "Reforzamiento y Actualización Sísmica de Estructuras", SIKA, 2016.
- [24] E. Raigosa, "Técnicas de reforzamiento de estructuras construidas de concreto que presentan deficiencias estructurales", *Instituto Tecnológico de Costa Rica Escuela de Ingeniería en Construcción*, 2010.
- [25] W. D. Callister, *Materials science and engineering: an introduction*, 7th ed. New York: John Wiley & Sons, 2007.
- [26] R. P. L. Nijssen, *Composites Materials an Introduction*, 1ra ed. Inholland University of Applied Sciences, 2015.
- [27] Z. T. AbiD y H. J. Abdulsamad, "Mechanical Specification Review of Composite Materials and its Applications", *H J*, 2022.
- [28] Y. U. Medhane y P. Talmale, "Comparative Analysis of Composite Materials by Using Finite Element Method", *Int. J. Eng. Res.*, vol. V6, n.º 08, p. IJERTV6IS080173, ago. 2017, doi: 10.17577/IJERTV6IS080173.
- [29] B. D. Agarwal y L. Broutman, "Analysis and performance of fiber composites», *Wiley*, 2006.

- [30] Cotton Incorporated, "Textile Fibers", America's Cotton Producers And Importers, 2013.
- [31] M. J. Bin, "Studies on the properties of woven natural fibers reinforced unsaturated polyester composites", *University Sains Malaysia*, 2008.
- [32] C. Elanchezhian, B. V. Ramnath, y J. Hemalatha, "Mechanical Behaviour of Glass and Carbon Fibre Reinforced Composites at Varying Strain Rates and Temperatures", *Procedia Mater. Sci.*, vol. 6, pp. 1405-1418, 2014, doi: 10.1016/j.mspro.2014.07.120.
- [33] K. Morita, Y. Murata, A. Ishitani, K. Murayama, T. Ono, y A. Nakajima, "Characterization of Commercially Available PAN (Polyacrylonitrile)-Based Carbon Fibers". De Gruyter. doi: 10.1515/iupac.58.0009.
- [34] A. Miravete, *Materiales compuestos Tomo I*, vol. 1. Barcelona: REVERTÉ S.A., 2012.
- [35] D. Lewis, "Interlaminar Reinforcement of Carbon Fiber Composites from Unidirectional Prepreg Utilizing Aligned Carbon Nanotubes", *Massachusetts Institute of Technology*, p. 15, 2016.
- [36] E. H. Bashra, M. I. Mansor, y M. A. Mohammed, "Manufacturing Technology of Composite Material Structure", Sudan University of Science and Technology, Sudán, 2017.
- [37] F. M. Garitano, *Mecánica de laminados composites*. España: Escuela de Ingeniería de Gipuzkoa, 2011.
- [38] M. W. Hyer, *Stress Analysis of Fiber-Reinforced Composite Materials*. Boston: Mc Graw-Hill, 1998.
- [39] R. G. Ledesma, "Diseño y comportamiento de uniones estructurales mecánicas y adhesivas. Condiciones superficiales y operacionales", Universidad Politécnica de Madrid, 2013. doi: 10.20868/UPM.thesis.22235.
- [40] X. R. Ramon, "Estudio de la aplicabilidad de materiales compuestos avanzados en la construcción de edificios industriales", Escuela Técnica Superior de Ingenierías Industrial y Aeronáutica de Terrassa, Terrasa, 2005.

- [41] V. C. Luna, "Tipos de uniones", *Revista digital para profesionales de la enseñanza*, nov. 2009.
- [42] I., Diseño de uniones, vol. tomo 13. Guipuzcoa: Instituto técnico de la estructura en acero, 2010. [En línea]. Disponible en: https://docplayer.es/26367453-Diseno-deuniones-instituto-tecnico-de-la-estructura-en-acero-itea.html
- [43] M. Singh y V. Singh, "Application of Mechanical Joints in Fiber- Reinforced Composite Laminates", *Jerit*, vol. 6, n.º 3, mar. 2019.
- [44] E. M. Petrie, *Handbook of adhesives and sealants*. Mc Graw Hill Handbook, 1999.
- [45] I. A. S., *Pocket guide on adhesive bonding*. Nacka: Atlas Copco, 2020.
- [46] M. Madrid, "Tecnología de la adhesión", *Departamento Técnico de Loctite España*, 2009.
- [47] R. G. Budynas J. K. Nisbett, *Diseño en ingeniería mecánica de Shigley*, 9na ed. Mc Graw-Hill, 2012.
- [48] R. L. Peaslee y R. L. Holdren, *Brazement Desing*, 5Th edition. AWS Brazing Handbook, 2007. Accedido: 25 de abril de 2023. [En línea]. Disponible en: https://app.knovel.com/web/view/khtml/show.v/rcid:kpBHE0001J/cid:kt0095WEU1 /viewerType:khtml//root_slug:brazing-handbook-5th/url_slug:stress-distribution?bq=stress%20distribution%20in%20joints&include_synonyms=no&sort_on=default &page=13&view=collapsed&zoom=1&q=stress%20distribution%20joints
- [49] K. K. Chawla, *Composite materials*, 3rd edition. Birmingham: Springer, 2013.
- [50] West system Epoxy, "Manual del usuario y guía de producto", *Gougeon Brothers, Inc*, 2016.
- [51] D. Schnerch, K. Stanford, E. Sumner, y et al, "Strengthening Steel Structures and Bridges with High-Modulus Carbon Fiber-Reinforced Polymers Resin Selection and Scaled Monopole Behavior", *Transp. Res. Rec.*, vol. 1892, ene. 2004, doi: 10.3141/1892-25.
- [52] CYM Materiales S.A., "Preparación de Superficie Norma SSPC", Santa Fé, ago. 2015.

- [53] Montipower, "Bristle blasting powertools". Monti, octubre de 2020. [En línea]. Disponible en: https://coutoindustrial.com/wp-content/uploads/2021/04/catalogo-monti-espanol.pdf
- [54] I. Zulkarnain, N. A. Mohamad, M. I. Syakir, y et al, "Sustainability-Based Characteristics of Abrasives in Blasting Industry", *Sustainability*, vol. 13, n.º 15, Art. n.º 15, ene. 2021, doi: 10.3390/su13158130.
- [55] SAIF, "Abrasive blasting". junio de 2022.
- [56] Keyence, "Introduction to Surface Roughness Measurement", 2012.
- [57] Norma Din 4768. Determinación de los valores de rugosidad con aparatos eléctricos de palpado, Universidad Politécnica de Cartagena, 2007, [En línea]. Disponible en: https://repositorio.upct.es/bitstream/handle/10317/135/A4_DETERMINACION+DE +RUGOSIDAD.pdf?sequence=9
- [58] UNE-EN-ISO 1302:2002, "Especificación Geométrica de Productos. Indicación de la calidad superficial en la documentación técnica de productos.", 2015.
- [59] J. S. Barrero, "Evaluación de parámetros de la rugosidad superficial obtenida del proceso de fresado para aleaciones de aluminio 7075 usando diseño experimental", Universidad Autónoma de Occidente, Santiago de Cali, 2018. [En línea]. Disponible en: https://red.uao.edu.co/bitstream/handle/10614/10424/T08101.pdf?sequence=5&isAll owed=y
- [60] Proscan 2000, "Roughness Measurement A Guide V2", 2013. [En línea]. Disponible en: https://www.southampton.ac.uk/~assets/doc/Engineering/Roughness-Guide-V2.pdf
- [61] X. Liu, M. A. Bradford, Q. J. Chen, y H. Ban, "Finite element modelling of steel-concrete composite beams with high-strength friction-grip bolt shear connectors", *Elsevier*, oct. 2015, doi: http://dx.doi.org/10.1016/j.finel.2015.09.004.
- [62] K. N. Antin, A. Laukkanen, T. Andersson, D. Smyl, y P. Vilaça, "A Multiscale Modelling Approach for Estimating the Effect of Defects in Unidirectional Carbon Fiber Reinforced Polymer Composites", *MDPI*, 2019, doi: doi:10.3390/ma12121885.

- [63] M. M. Quispe, "Formulación de elementos finitos y elementos discretos", C.I.M.A.T. y C.I.M.N.E., Barcelona, 2013. [En línea]. Disponible en: https://cimat.repositorioinstitucional.mx/jspui/bitstream/1008/468/1/TE_1523.pdf
- [64] F. L. Matthews, Ed., *Finite element modelling of composite materials and structures*. Boca Raton: CRC Press, 2000.
- [65] M. V. Melconian, Modelagem Numérica e Computacional com Similitude e Elementos Finitos: Desenvolvimento de Equação Preditiva para o Cálculo da Força de Retenção em Freios de Estampagem. Editora Blucher, 2014.
- [66] S. Fawzia, R. Al-Mahaidi, y X. L. Zhao, "Experimental and finite element analysis of a double strap joint between steel plates and normal modulus CFRP", *Compos. Struct.*, vol. 75, n.º 1, pp. 156-162, sep. 2006, doi: 10.1016/j.compstruct.2006.04.038.
- [67] F. M. Guzhñay Miranda, "Estudio del comportamiento del acero A36 mediante ensayos de tracción para determinar fallas en elementos estructurales, mediante la norma ASTM E-8", bachelorThesis, Universidad Técnica de Ambato. Facultad de Ingeniería Civil y Mecánica. Carrera de Ingeniería Mecánica., Ambato, 2012. Accedido: 18 de iulio de 2023. [En líneal. Disponible en: https://repositorio.uta.edu.ec:8443/jspui/handle/123456789/3035
- [68] Sika, "Sikadur®-30 adhesivo para pegado de refuerzo", n.º 03, oct. 2018, [En línea]. Disponible en: https://ecu.sika.com/dms/getdocument.get/64b63b86-f147-447e-9a71-ef6ee853b0f4/sikadur_-30.pdf
- [69] I. ASTM D695, "Test Method for Compressive Properties of Rigid Plastics", ASTM International. doi: 10.1520/D0695-15.
- [70] I. ASTM, "Standard Test Methods for Bend Testing of Material for Ductility". https://www.astm.org/e0290-22.html (accedido 15 de mayo de 2023).

ANEXOS

This international standard was developed in accordance with internationally recognized principles on standardization established in the Decision on Principles for the Development of International Standards, Guides and Recommendations issued by the World Trade Organization Technical Barriers to Trade (TBT) Committee.



Standard Test Methods for Bend Testing of Material for Ductility¹

This standard is issued under the fixed designation E290; the number immediately following the designation indicates the year of original adoption or, in the case of revision, the year of last revision. A number in parentheses indicates the year of last reapproval, A superscript epsilon (a) indicates an editorial charge since the last revision or reapproval.

This standard has been approved for use by agencies of the U.S. Department of Defense.

1. Scope*

1.1 These test methods cover bend testing for ductility of materials. Included in the procedures are four conditions of constraint on the bent portion of the specimen; a guided-bend test using a mandrel or plunger of defined dimensions to force the mid-length of the specimen between two supports separated by a defined space; a semi-guided bend test in which the specimen is bent, while in contact with a mandrel, through a specified angle of bend or to a specified inside radius of bend (r) measured while under the bending force; a free-bend test in which the ends of the specimen are brought toward each other, but in which no transverse force is applied to the bend itself and there is no contact of the concave inside surface of the bend with other material; a bend-and-flatten test, in which a transverse force is applied to the specimen.

1.2 After bending, the convex surface of the bend is examined for evidence of a crack or surface irregularities. If the specimen fractures, the material has failed the test. When complete fracture does not occur, the criterion for failure is the number and size of cracks or surface irregularities visible to the unaided eye occurring on the convex surface of the specimen after bending, as specified by the product specification. Any cracks within one thickness of the edge of the specimen are not considered a bend test failure. Cracks occurring in the corners of the bent portion shall not be considered significant unless they exceed the size specified for corner cracks in the product specification.

1.3 The values stated in SI units are to be regarded as standard. Inch-pound values given in parentheses were used in establishing test parameters and are for information only.

1.4 This standard does not purport to address all of the safety concerns, if any, associated with its use. It is the responsibility of the user of this standard to establish appropriate safety, health, and environmental practices and determine the applicability of regulatory limitations prior to use.

1.5 This international standard was developed in accordance with internationally recognized principles on standardization established in the Decision on Principles for the Development of International Standards, Guides and Recommendations issued by the World Trade Organization Technical Barriers to Trade (TBT) Committee.

2. Referenced Documents

- E6 Terminology Relating to Methods of Mechanical Testing E8/E8M Test Methods for Tension Testing of Metallic Materials
- E190 Test Method for Guided Bend Test for Ductility of Welds

3. Terminology

 3.1 Definitions—Refer to Terminology E6 for the definitions of bend test, ductility and springback.

3.1.1 guided bend, n—the bend obtained by using a mandrel to guide and force the portion of the specimen being bent between two faces of a die.

3.2 Definitions of Terms Specific to This Standard:

3.2.1 angle of bend, n—the change in the angle between the two legs of the specimen during a bend test, measured before release of the bending forces, unless otherwise specified.

3.2.2 bend-and-flatten bend, n—the bend obtained by compressing the legs of a 180° bend between platens until the legs of the bend contact.

3.2.3 crack, n—a nominally two-dimensional defect caused by the bend test that extends primarily from the surface of the test specimen to its interior.

3.2.3.1 Discussion—Different disciplines characterize and describe cracks using different, specific terminology. The terminology of a specification that cites E290 shall always be followed instead of any crack terminology defined here.

¹ This test method is under the jurisdiction of ASTM Committee E28 on Mechanical Testing and is the direct responsibility of Subcommittee E28.02 on Ductility and Formability.

Current edition approved June 15, 2022. Published September 2022. Originally approved in 1966. Last previous edition approved in 2014 as E290-14. DOE 10.1520/E0290-22.

^{2.1} ASTM Standards:2

² For referenced ASTM standards, visit the ASTM website, www.astm.org, or contact ASTM Customer Service at service@tastm.org. For Annual Book of ASTM Standards volume information, refer to the standard's Document Summary page on the ASTM website.