

Escuela Superior de Ingenieros Universidad de Sevilla



Medidas del coeficiente de expansión térmica (CTE) lineal de un tubo de fibra de carbono reforzado con plástico con CTE teórico cero mediante un prototipo de dilatómetro óptico con resolución nanométrica.

> Autor: Jorge Cordero Machado Tutor: Prof. Dr. Jorge Chávez Orzáez

> > Proyecto Fin de Carrera

Ingeniería de Telecomunicación

Sevilla, Septiembre 2008

Proyecto llevado a cabo en EADS-Astrium GmbH Satellites Friedrichshafen, Alemania



en colaboración con la University of Applied Sciences Konstanz, Alemania (Hochschule für Technik, Wirtschaft und Gestaltung; HTWG)



Supervisores: Dr. Dennis Weise (Astrium) Prof. Dr. Claus Braxmaier (HTWG) "Anstatt einer geraden Linie zu folgen, ändert ein Betrunkener seine Richtung in unvorhersehbaren Wendungen."

G. Gamow, "Matter, Earth and Sky"

– Este proyecto ha sido escrito usando $\amalg T_{\rm E} X$ [1]–

Prefacio

Para la realización de instrumentos ópticos espaciales, como por ejemplo telescopios, es esencial el uso de materiales estructurales sumamente estables y a su vez ligeros. En términos del correcto funcionamiento óptico de un telescopio las tolerancias en la distancia absoluta entre el espejo primario y secundario deben mantenerse desde su integración en tierra hasta su operación en órbita. Más aún, en la banda de medida debe asegurarse una cierta estabilidad de la estructura del telescopio. Las exigencias en cuanto a la estabilidad termomecánica de los telescopios para la Misión LISA (Laser Interferometer Space Antenna) son desafiantes desde el punto de vista del material usado en su construcción ya que la separación entre espejos debe ofrecer una estabilidad de picómetros. Existen muy pocos materiales capaces de ofrecer esta estabilidad termomecánica. La fibra de carbono reforzada con plástico (Carbon-Fiber Reinforced Plastic (CFRP)) y el Zerodur[™], son dos materiales muy estables desde el punto de vista termomecánico, pero el primero ofrece además una robustez y una rigidez muy altas, junto a una gran ligereza. La estabilidad termomecánica en la ciencia de los materiales se caracteriza por una propiedad de los mismos, el coeficiente de expansión térmica (CTE).

El objetivo de este proyecto ha sido el llevar a cabo medidas del coeficiente de expansión térmica (variación en longitud en respuesta a un cambio de temperatura en el entorno) de un tubo de fibra de carbono reforzado específicamente concebido para cumplir los requisitos de la Misión LISA. Se espera que este tubo tenga un CTE "cero" en la dirección axial cumpliendo así con los requisitos de la Misión LISA en lo que se refiere a la estabilidad termomecánica de la estructura del telescopio.

El aparato de medida usado ha sido un dilatómetro óptico basado en un interferómetro heterodino sumamente simétrico, y donde tanto el subsistema de sujección del material de prueba como el de control de temperatura del mismo fueron desarrollados previamente de manera específica para la medición de materiales en forma tubular. Tanto el aparato de medida como los resultados del CTE obtenidos para dicho tubo se describen en este proyecto. Junto con estas medidas, otras para la caracterización del sistema se han llevado a cabo junto con alguna mejora y modificación del mismo.

Índice general

Índice de figuras		IV	
Ín	Índice de tablas		VI
Agradecimientos		VII	
1.	Intr	oducción	1
	1.1.	La Misión LISA	1
	1.2.	Ondas gravitacionales: sus fuentes	1
	1.3.	Detectores de ondas gravitacionales: LISA	2
	1.4.	El telescopio de LISA	2
2.	Mat	erial del telescopio	6
	2.1.	Fibra de carbono reforzado de plástico	6
		2.1.1. Composición del CFRP	6
		2.1.2. Características	6
	2.2.	El coeficiente de expansión térmica	7
	2.3.	El lay-up de un tubo de CFRP	7
3.	Dila	tometría óptica	10
	3.1.	Dilatometría óptica	10
		3.1.1. Interferometría	10
		3.1.2. Dilatómetros ópticos	11

4.	Apa	arato de medida	14
	4.1.	Subsistema óptico	14
		4.1.1. Fuera de la cámara de vacío	14
		4.1.2. Dentro de la cámara de vacío	15
	4.2.	Subsistema de procesamiento de señales	15
	4.3.	Subsistema del DUT	17
		4.3.1. Soportes de los espejos	17
		4.3.2. Soporte del tubo de prueba	17
	4.4.	Subsistema de calentamiento	18
		4.4.1. Modo de funcionamiento	18
5.	Car	acterización del sistema	26
	5.1.	Análisis del interferómetro	26
	5.2.	Análisis del sistema	26
	5.3.	Medidas dinámicas de inclinación	27
	5.4.	Efecto indeseado de la inclinación	27
6.	Med	didas del CTE	32
	6.1.	Preparación del tubo	32
	6.2.	Medidas del CTE	32
		6.2.1. Medida experimental de L	33
		6.2.2. Medida de la temperatura del DUT: ΔT	33
		6.2.3. Medida de la variación de la longitud: ΔL	34
	6.3.	Evaluación de los datos	34
		6.3.1. Método de evaluación	34
		6.3.2. Fitting de la curva	35
	6.4.	Resultados	36
7.	Res	umen, discusión y perspectivas de futuro	43
Publicaciones			

Bibliografía

Índice de figuras

1.1.	Efecto de las ondas gravitacionales	4
1.2.	Fuentes de ondas gravitacionales	4
1.3.	Detección interferométrica de ondas gravitacionales	4
1.4.	Constelación de satélites de LISA	5
1.5.	LISA: brazo del interferómetro	5
1.6.	LISA: prototipo de telescopio	5
2.1.	Lay-up de pliegues de un tubo de CFRP	8
2.2.	Estructura del cristal de grafito	9
2.3.	Tubos de CFRP y Zerodur ^{\mathbb{M}}	9
3.1.	Interferómetro de Michelson	12
3.2.	IPatrón de interferencias	12
3.3.	Configuración de dilatómetros ópticos	13
4.1.	Método de medida	19
4.2.	Diagrama de bloques del sistema de medida	19
4.3.	Subsistema óptico fuera de la cámara	20
4.4.	Subsistema óptico dentro de la cámara	20
4.5.	Configuración del interferómetro.	21
4.6.	Differential wavefront sensing	21
4.7.	Generación de frecuencias	22
4.8.	Circuito de los fotodiodos	22

4.9.	FPGA – medidor de fase digital	22
4.10	. Soportes de los espejos	23
4.11	. Soportes: diseño isostático	23
4.12	. Soporte del DUT	23
4.13	. Subsistema de calentamiento	24
4.14	. Sistema de control de temperatura	24
4.15	. Dilatómetro óptico	25
4.16	. Esquema del sistema de medida	25
5.1.	Curva de ruido del interferómetro	28
5.2.	Medida del ruido en la medida de translación	28
5.3.	Medida del ruido en la medida de ángulo	29
5.4.	Inclinación manual de los espejos	29
5.5.	Medida de la inclinación arriba-abajo	30
5.6.	Medida de la inclinación izquierda-derecha	30
5.7.	Efecto de la inclinación en una medida de desplazamiento $\ .$.	31
5.8.	Translación inducida por inclinación del soporte $\ . \ . \ . \ .$	31
6.1.	Gradiente de temperatura radial	37
6.2.	Efecto del índice de refracción en la translación	37
6.3.	Medidas con rango de temperatura pequeño	38
6.4.	Medidas con rango de temperatura grande	38
6.5.	Translación y temperatura medidas: segmentación	39
6.6.	Ciclo de histéresis ΔL vs ΔT	39
6.7.	PSD: translación y temperatura	40
6.8.	Ajuste por mínimos cuadrados	40
6.9.	Resultados del CTE: gráfico	42

Índice de tablas

2.1.	Propiedades de materiales muy estables	7
6.1.	Cálculo del CTE por segmentación periódica	36
6.2.	Resumen de las medidas del CTE	41

Agradecimientos

Quiero agradecer a el Dr. Claus Braxmaier, un profesor excelente y una grandísima persona por darme la oportunidad de tomar parte en el trabajo de investigación realizado para la Misión LISA en EADS-Astrium Friedrichshafen y la de volver de nuevo al Lago Constanza, mi segunda casa y un lugar que nunca olvidaré en mi vida.

Me gustaría agradecer asimismo al Dr. Dennis Weise, mi tutor en la empresa por haber sido siempre tan atento conmigo. Quiero también felicitarle por el trato que tiene con los estudiantes y por haber creado una atmósfera tan agradable entre estudiantes y profesionales en EADS-Astrium.

Muchísimas gracias a Martin Gohlke y Thilo Schuldt, dos grandes personas, por el tiempo que habéis empleado en resolver mis dudas y ayudarme desinteresadamente. Gracias Thilo por tu última lectura del proyecto.

De nuevo gracias a Martin Gohlke, y a Thomas Heinrich: sin vuestro trabajo previo desarrollando el instrumento usado en este trabajo nunca podría haber realizado el mío.

A todos en EADS-Astrium, siempre estaréis en mi recuerdo, fue una gran experiencia para mí trabajar junto a vosotros: Ulrich Johann, Peter Gath, Stefano Lucarelli, Hans-Reiner Schulte, los estudiantes Martin(s), Sebastian, Robert, Philip, Noah, Michael, Alex, Armin, Francesca ... y por supuesto a Frau Kastner siempre sonriente y dispuesta a ayudarme.

A los amigos que dejo en Alemania y que son más de los que nunca pude esperar, vosotros habéis sido parte de mi vida durante estos dos últimos años inolvidables para mí, gracias por haber estado ahí, nunca os olvidaré.

Quiero también agradecer a mi tutor Dr. Jorge Chávez, quién no dudó en estar al cargo de mi proyecto a pesar de la distancia.

Dedico este trabajo estos años de estudio a mis padres, gracias por vuestro apoyo.

Este trabajo está financiado por el Centro Aeroespacial Alemán (Deutsches Zentrum für Luft-und Raumfahrt, DLR) dentro del programa "LISA Performance Engineering" (número de contrato de DLR: 500Q0701).