多点 FBG センサによるひずみと AE 同時計測システムの開発 (宇宙用固体ロケット複合材モータケース構造健全性監視を対象として)

Development of Simultaneous Measurement System for Strains and AE Using Multiple FBG Sensors

(For Structural Health Monitoring of Solid Space Rocket Composite Motor-Case)

Ψ	局	畐	屴	株式会社 IHI 検査計測 - 研究開発センター - 研究開発グループ 課長					
佐	藤	英		独立行政法人宇宙航空研究開発機構 宇宙科学研究所 教授 工学博士					
津	田		浩	独立行政法人産業技術総合研究所 計測フロンティア研究部門 構造物画像診断グループ グループ長 工学博士					
佐	藤	明	良	株式会社 IHI エアロスペース 技師長					
Л	合	伸	明	熊本大学 パルスパワー科学研究所 准教授 博士(工学)					

光ファイバセンサの一つである FBG センサを宇宙用固体ロケット複合材モータケースの構造健全性監視に適用 する研究を行った.研究成果として、多重発振させたファイバリングレーザを採用し、多点の FBG センサによっ て 1%までのひずみを計測しながらアコースティックエミッション(AE)も計測可能なシステムを製作した.開発 したシステムは広帯域光源を使用し、高速なひずみ計測も可能である.システムの評価の一環として、イプシロン ロケット開発中のモータケース耐圧試験の一部に適用した.

A study was conducted to apply fiber Bragg grating (FBG) sensors, a kind of optical fiber sensor, to structural health monitoring of solid space rocket composite motor-cases. A new measurement system was developed as a result of the study. The system possesses two light sources. When using multiple fiber ring lasers as the light source, the system can simultaneously measure strains of up to 1% and acoustic emission (AE) using multiple FBG sensors and when a broadband light source is used, the system can also measure very fast strains. The system was applied to a pressure test for system evaluations in the development of Epsilon Launch Vehicles.

1. 緒 言

宇宙用ロケット打上げの信頼性は,設計・材料・部品・ 製造・輸送・組立などの各工程におけるさまざまな品質保 証手順により確保されている.これらの工程の品質保証手 順は,開発ステージにおける設計と各種開発試験によって 確立されたものである.宇宙用ロケットの開発試験は十分 な信頼性と実績を有する計測技術によって実施されている.

一方,独立行政法人宇宙航空研究開発機構(JAXA)は, 打上げシステムの知能化などによって,高い信頼性を維持 しながらも,打上げ前工程の簡素化と打上げシステムの革 新性を目指したイプシロンロケットを開発した. 第1図 に射点に立つイプシロンロケットを示す.イプシロンロ ケットは3段式の全段固体ロケットである.イプシロン ロケットのような最新の宇宙用ロケットの開発および運用 においては,近年著しく進歩した検査・計測技術を導入す る機会である.

筆者らは、イプシロンロケットなどの複合材モータケー



(注) http://www.jaxa.jp/projects/rockets/epsilon/から引用
 第1図 射点に立つイプシロンロケット
 Fig. 1 Epsilon-1 on the launch pad

スに光ファイバセンサによる計測技術を導入することを試 みた.具体的には、光ファイバセンサとして、静ひずみお よび動ひずみ計測に対応できるファイバ・ブラッグ・グ レーティング (fiber Bragg grating : FBG) センサを採用 した. 一般に FBG センサはひずみセンサとして使用され る⁽¹⁾. 一方, FBG センサをアコースティックエミッショ ン (AE) 信号検知も含む超音波センサとする試みも報告 されている⁽²⁾. しかし, Tsuda らは一つの FBG センサ にひずみセンサと超音波センサの両方の役割をもたせるこ とが可能であると報告していた⁽³⁾.

筆者らは、Tsuda らの考えを発展させ、一つの FBG センサによってひずみと AE を同時計測可能な計測手法を 宇宙用固体ロケットの複合材モータケースに適用させる共 同研究を行った.本稿では、研究の最終成果である「多 点の FBG センサによって、1%までの大ひずみ変化を計 測しながら AE も同時に計測できるシステム」の開発に ついて報告する.

筆者らは,開発した計測システムをイプシロンロケット 開発中の複合材モータケース耐圧試験の一部に適用した.

2. FBG センサについて

FBG センサは光ファイバセンサの一つである. FBG は 光ファイバコアに周期的な屈折率変化を人工的に構成させ たものである. FBG の原理模式図を**第2図**に示す.

FBG に (1) 式の関係で示される波長を含む広帯域光を 照射すると, (1) 式の波長の狭帯域光を強く反射する性 質がある. この波長はブラッグ波長 (Bragg wavelength) λ_B と呼ばれる. n_e は FBG の有効屈折率, Λ は格子間隔 を表す.

ブラッグ波長 λ_B は有効屈折率 n_e と格子間隔 Λ に伴い 変化する. この性質をセンサとして利用し, ひずみセンサ や温度センサとして利用されている. 第3図にひずみと ブラッグ波長の関係の例を示す. また, 第4図に温度と ブラッグ波長の関係の例を示す.

光ファイバは軽量かつ高剛性であり、FBG をひずみセ



第2図 FBG の原理模式図 Fig. 2 Schematic of FBG principle



Fig. 4 Relationship between temperature and Bragg wavelength

ンサとして利用した場合には,静ひずみから高速なひずみ 変化を計測することが可能である.筆者は 100 kHz まで の動ひずみを計測可能なことを報告している⁽⁴⁾. FBG セ ンサの高速な応答性を利用して,超音波センサとする多 様な手法が提案されている⁽²⁾.筆者らは Tsuda が提案し た光ファイバリングレーザを用いる手法⁽⁵⁾を適用するこ とによって,ひずみと超音波の一種である AE 信号を同 時に計測可能にした.Tsuda の手法の模式図(光ファイ バリングレーザを利用した FBG センサ用計測システムブ ロック図)を**第5 図**に示す.



第5図 光ファイバリングレーザを利用した FBG センサ用計測 システムブロック図

Fig. 5 Block diagram of measurement system using an FBG sensor and a fiber ring laser

研究は FBG センサ計測技術に強みをもつ独立行政法人 産業技術総合研究所(AIST)および株式会社 IHI 検査計 測(IIC)と宇宙研究開発を担う JAXA 宇宙科学研究所お よび株式会社 IHI エアロスペース(IA)の共同研究とし て実施した.研究体制と分担を**第6**回に示す.すなわち, 複合材モータケースのひずみ計測や AE 計測に必要な条 件は JAXA 宇宙科学研究所と IA が提示した. AIST と IIC は適切と思われる計測システムの仕様を提示し,条件 に合致しているかについての協議を行い計測システムの概 念設計を行った.決定した仕様を基に,システムの詳細設 計と製作は主に IIC が担当した.

製作したシステムが設計要求を満足しているかの検証は 4 者共同で行った.供試体や試験設備は JAXA 宇宙科学 研究所と IA が提供した.一方,システムの操作やデータ 解析は AIST と IIC が担当した.得られたデータは4者 共同で評価を行いながら研究を進めた.

本研究においては、各者が有する技術と資源を提供し合いながら、新たな知見についての共有と意見の交換を頻繁に行った.以上の結果、研究を円滑に進めることができた.

4. 研究目標について

FBG センサを利用した計測はさまざまな構造体を対 象に行われている. その多くはひずみ計測である. また, 超音波の受信センサとして利用する方法も提案されてい る⁽²⁾.しかし,従来技術では,一つの FBG センサによ りひずみと AE を同時に計測し,かつ,FBG センサの特 長である 1 本の光ファイバ上に複数の FBG 部を配置す る多点化は光学系の仕様から実現されていなかった.

従来のひずみ計測技術では、多点の FBG センサのブ ラッグ波長識別のために、光源もしくは分光器の掃引が行 われていた、掃引方式の光学系では、すべての FBG セン サに常時,光が照射されないため,信号の発生が予測できない AE 計測には適用できなかった.

一方, AE 計測においては, FBG センサの反射光スペ クトラムの光強度が半分になる波長のレーザ光を FBG に 照射し, AE 信号による微小なブラッグ波長変化を光強度 変化として計測する手法が知られている⁽⁶⁾.しかし, こ の手法は, FBG センサにひずみが負荷されるとブラッグ 波長が変化してしまい, ひずみを動的に計測しながら AE を計測することが不可能であった.

筆者らは、従来技術の問題点は光源もしくは分光器の掃 引にあると考えた。そのため、AIST と IIC が採用してい る Davis と Kersey が提案した誘電体薄膜光学フィルタを 用いるひずみ計測手法⁽⁷⁾は、光源と分光器の両方に掃引 部がなく、ひずみと AE の同時計測を可能にすると考え られた。一つの FBG センサによりひずみと AE の同時 多点計測が可能となれば、複合材モータケースの受けるさ まざまな構造的な環境負荷を常時監視できると期待され た.

このような背景を基に,本研究では「一つの FBG センサの信号からひずみと AE 信号の両方を同時に取得し,かつ,FBG センサの多点化も可能とすること」を目標とした.

FBG センサによるひずみと AE の同時計測の概念に 対して, FBG センサが一つの場合を第7図に示す. 第7 図において FBG センサからの信号を光カプラでひずみ







第6図 共同研究体制と分担 Fig.6 Collaborative research system and roles

計測系と AE 計測系に分岐する. ひずみ計測系では比較 的低周波数の大きなブラッグ波長変化を計測する. 一方, AE 計測系では比較的高周波数のブラッグ波長変化に伴う 光強度変化を計測する. このようにすることによって, 一 つの FBG センサでひずみと AE の同時計測が可能とな る. 前述しているように, この概念は試験により検証でき ている.

5. 開発した FBG センサ計測システム⁽⁸⁾

開発した FBG センサ用計測システムブロック図を第 8 図に示す.また,外観を第9図に示す.本システムは, 光源として FBG センサ用として一般的な広帯域光源とエ ルビウム添加ファイバアンプ(EDFA)を用いた光ファイ バリングレーザを切り替えて使用可能である.それぞれの 光源を使用したときの主仕様を第1表に示す.ひずみの 計測レンジは複合材モータケース完成検査時の耐圧試験時 に発生するひずみを考慮して 1%までのひずみ変化に対応 している.



第9図 開発した FBG センサ用計測システム外観 Fig.9 Appearance of the developed measurement system

第1表 開発したシステムの主仕様 Table 1 Main specifications of the developed system

			1	1 \$
項		目	広帯域光源 の場合	光ファイバリングレーザ の場合
ひずみ	く計測周	波数	$DC \sim 100 \ \text{kHz}$	$DC \sim 1 kHz$
ひずみ	ム計測し	ィンジ	$0 \sim 1\%$	$0\sim 1\%$
AE	計	測	適用せず	適 用 (AE 周波数 100~250 kHz)
FBG	点	数	4 点	4 点



第8図開発した FBG センサ用計測システムブロック図⁽⁸⁾ **Fig. 8** Block diagram of the developed measurement system⁽⁸⁾

6. 結 言

先進的な打上げシステムを採用したイプシロンロケット の開発から運用に対応して,先進的な計測技術の採用を検 討し,多点化した FBG センサによるひずみと AE を同 時に計測可能なシステムを開発した.特に,固体ロケット の主構造である複合材モータケースへの適用を対象にし た.開発したシステム評価の一環として,イプシロンロ ケット開発中に実施されたモータケース耐圧試験の一部に 適用した.また,光ファイバセンサの耐爆性を活用して, 開発した計測システムを,液体水素中の機構品の振動計測 に適用し,良好な結果を得ている⁽⁹⁾.

なお、本稿の研究は JAXA 宇宙オープンラボ研究テーマ「大型構造物の構造ヘルスモニタリングの研究開発」 として平成 20 年度から平成 22 年度に実施された研究成 果の一部である.研究成果は、共同研究者それぞれの観点 から発表されている^{(10),(11)}.

本稿は、IIC が発行している IIC REVIEW に「宇宙用 固体ロケット複合材モータケースの構造健全性評価を対象 にした多点 FBG センサによるひずみと AE 同時計測シ ステムの開発について」⁽¹²⁾として掲載した記事を加筆・ 修正したものである.

参考文献

- (1) 中島富男, 荒川敬弘: FBG センサによる高速動 ひずみ計測技術について IIC REVIEW 第 38 号
 2007 年 10 月 pp. 37 - 44
- (2) G. Wild and S. Hinckley : Acousto-Ultrasonic Optical Fiber Sensors : Overview and State-of-the-Art IEEE SENSOR JOUNAL Vol. 8 No. 7 (2008. 7) pp. 1 184 - 1 193
- (3) H. Tsuda and J. Lee : Strain and damage monitoring of CFRP in impact loading using a fiber Bragg grating sensor system Composite Science and Technology Vol. 67 (2007.6) pp. 1 353 1 361
- (4) 中島富男:ホプキンソン棒を用いたファイバ・ブ ラッグ・グレーティング(FBG)センサの周波数特

性の評価 IIC REVIEW 第44号 2010年10 月 pp.18 - 22

- (5) H. Tsuda : Fiber Bragg grating vibration-sensing system, insensitive to Bragg wavelength and employing fiber ring laser Optics Letters Vol. 35 (2010.
 7) pp. 2 349 2 351
- (6) N. Takahashi, K. Yoshimura, S. Takahashi and
 K. Imamura : Development of an optical fiber
 hydrophone with fiber Bragg grating Ultrasonics
 Vol. 38 (2000.3) pp. 581 585
- (7) M. A. Davis and A. D. Kersey : All-fibre Bragg grating strain-sensor demodulation technique using a wavelength division coupler Electronics Letters Vol. 30 No. 1 (1994. 1) pp. 75 77
- (8) 中島富男,佐藤英一,津田浩,佐藤明良,川 合伸明:多重化した FBG センサによるひずみと AE 同時計測システムの開発(個体ロケットモータ複合 材チャンバの構造ヘルスモニタリングを目的として) 日本機械学会論文集 A 編第78巻789号 2012 年5月 pp.728 - 741
- (9) 中島富男,高田仁志,佐藤英一,津田浩,佐藤明良:FBGセンサによる液体水素中での機構品の振動計測
 日本機械学会論文集A編第79巻803
 号2013年7月 pp.1054 1064
- (10)津田浩、佐藤英一、中島富男、佐藤明良:光ファイバ広帯域振動検出システムの開発-FBGセンサを用いたひずみ・AE同時計測技術-シンセシオロジー第6巻第1号2013年2月 pp.45-54
- (11)佐藤英一,津田浩,志波光春:宇宙機器に関する非破壊信頼性評価 NIMS-AIST-JAXA 3 機関連携協力 非破壊検査第62巻第7号 2013年7月 pp. 326 331
- (12)中島富男,佐藤英一,津田浩,佐藤明良,川合
 伸明:宇宙用固体ロケット複合材モータケースの構
 造健全性評価を対象にした多点 FBG センサによるひ
 ずみと AE 同時計測システムの開発について IIC
 REVIEW 第49号 2013年4月 pp.21 27