科学研究費助成事業

研究成果報告書

平成 29 年 6 月 1 4 日現在



研究成果の概要(和文):惑星観測に有用な極端紫外線(EUV)検出器の性能向上を目指し、新型EUV検出器の開発を行った。本研究では可視光用のCMOSセンサを従来の検出器に応用することを目指した。鍵となる技術が光伝送用ファイバオプティクスプレート(FOP)とCMOSセンサの結合である。複数の試作により探査機搭載性を確認 するとともに、最適なFOP設計および接着工程を見出し、FOPとCMOSセンサの結合技術を確立させた。この成果発 用い、検出器全系を試作し正常に動作することを確認した。本成果によりCMOSセンサを用いた新型検出器の開発 技術を確立させることができたといえる。

研究成果の概要(英文):The extreme ultraviolet (EUV) telescopes and spectrometers have been used as powerful tools in a variety of space applications, especially in planetary science. However, the conventional detection systems has limitations of resolution and incident count rate. One of the solutions of this issue is using a CMOS imaging sensor. We developed a new CMOS-coupled microchannel plate (MCP) detector for future UV space and planetary missions. It consists of MCPs followed by a phosphor screen, fiber optic plate, and a windowless CMOS. We manufactured a test model of this detector and performed vibration, thermal cycle, and performance tests. Our results indicate that this new type of UV detector can be widely used for future space applications.

研究分野: 惑星科学

キーワード:検出器_CMOS 紫外線 マイクロチャンネルプレート 惑星探査 リモートセンシング ファイバーオ プディクス

1.研究開始当初の背景

地球を始めとする惑星の大気や周辺プラ ズマはそのほとんどが極端紫外線(EUV)と 呼ばれる波長域で発光している。EUV は地 球大気に吸収されてしまうため、宇宙空間か らの観測が必須となる。研究代表者はこれま で自身の開発した EUV カメラを月周回衛星 「かぐや」および国際宇宙ステーションに搭 載し、地球周辺プラズマの撮像において EUV 観測技術を確立してきた。そしてその技術は 世界初の EUV による惑星専用の宇宙望遠鏡 である惑星分光観測衛星「ひさき」に用いら れ、EUV 観測技術の惑星観測における有用 性を示してきた。

EUV による惑星観測の必要性が高まる-方で、重大な開発課題にも直面しつつある。 一般的に EUV 分光装置は検出効率を高める ため反射面の数を最小限にし、主鏡と回折格 子、検出器で構成される。中でも空間・波長 分解能やダイナミックレンジなど装置の性 能を左右する最も重要な要素の一つが検出 器である。通常、EUV 検出器は図 2 に示す ように受光面、電子増倍部、2次元位置検出 部から構成される。受光面に入射した光子は 電子に変換され、増幅されて電気信号として 入射位置が演算される。研究代表者はこれま での研究において、従来の検出器の原理を維 持したまま電子増倍部への電圧の印加方法 に独自の工夫を施すことにより分解能を従 来の4倍の512×512ピクセルにまで高める ことに成功した [Murakami et al., 2008; 2010]。この検出器は上述の国際宇宙ステー ションや惑星分光観測衛星「ひさき」、日欧 共同の水星探査機 BepiColombo/MPO 搭載 の EUV 観測器に採用されている。しかしこ の方式ではアナログ信号処理により位置を 演算しており、その精度は必ず電気ノイズに 左右されてしまうためこれ以上の高分解能 化は不可能である。また入射光子ごとに位置 を演算し計数する方式(フォトンカウンティ ング)のため、演算時間が確保できなくなる 10kHz 以上の大光量の測定はできないとい う欠点をもつ。木星探査機では木星周辺の強 大な放射線にさらされ 10kHz 以上のノイズ カウントがのってしまうため、従来の検出器 のままでは観測を実施することができない。 これらの問題を克服するには 100 krad 以上 の放射線耐性をもち、分解能を従来の2倍以 上、ダイナミックレンジを 10 倍以上に向上 させた検出器が必要となる。

2.研究の目的

本研究では検出器の原理を見直し、可視光 用の撮像素子として用いられる CMOS イメ ージセンサを取り入れた新型 EUV 検出器を 開発することで、今後の惑星探査に向けた技 術革新を目指す。人工衛星や惑星探査機など の飛翔体への搭載を目指し、過去に宇宙空間 での使用実績がある素子を用いて新型検出 器を試作する。具体的には、可視光検出器として汎用的な CMOS センサでは高分解能な ものが既に多く実用化されているため、飛躍 的に分解能を向上させることが可能となる。 また CMOS イメージセンサは高速読み出し が可能なうえ、電子増倍部での増倍率を調整 すればフォトンカウンティングだけでなく 連続的な測光もできるため、暗い観測対象に は従来の性能を維持したまま、そして明るい 対象の大光量の観測が可能となる。本研究の 目的はその光学性能および飛翔体への搭載 可能性を評価することである。

3.研究の方法

衛星搭載実績のある CMOS イメージセンサ を用い、新設計の EUV 検出器を開発する。ま ず光を伝送するためのファイバーオプティ クスプレート (FOP)と CMOS イメージセンサ を結合する技術を確立させる。過去の研究に おいて材料の選定および要素試験は実施済 みであり、機械強度および熱歪みに対する耐 性の評価、また光学性能の測定が主な実施項 目となる。次に光電面の劣化を防ぐための真 空保管容器と FOP の結合技術を確立させ、EUV による光学性能の評価および飛翔体搭載性 の実証試験を実施する。これらの試験により 放射線耐性および分解能、ダイナミックレン ジがそれぞれ前述の目標性能を達成してい るか検証する。

研究代表者は受光面および電子増倍部は 従来型を維持したまま、位置検出部の代わり に可視光用の CMOS イメージセンサを用いる 方式を考案した。電子増倍部からの電子雲を 蛍光剤に衝突させて可視光に変換し、ファイ バーオプティクスプレート(FOP)を用いて CMOS センサに光を伝送する方式である。受光 面上に電荷転送回路が配置された CMOS セン サへの FOP の結合が本研究の大きな課題であ る。

EUV 検出器の受光面には大きく分けて2種 類あり、図1のように窓材を用いた透過型と 図2のように直接受光面に入射させる露出型 に分けられる。波長115 mm以下のEUV 領域 では透過材が存在しないため、受光面を露出 させる必要がある。一方で、EUV 受光面とし て用いられる光電物質(ヨウ化セシウム)は 潮解性をもち、大気中に保管すると感度が劣 化してしまう。そのため地上では真空容器中 に保管し、打ち上げ後に蓋をあけて受光面を 露出させるような機構が必要となる。

そこで本研究では図2のように CMOS イメ ージセンサを用いた露出型の新型 EUV 検出器 の開発を最終目標とする。受光面、電子増倍 部、蛍光面、真空保管機構、CMOS センサ単体 は申請者のこれまでの研究においてそれぞ れ既に開発済みである。CMOS イメージセンサ には衛星搭載実績および耐放射線性能を有 する ON Semiconductor 社の STAR1000 を用い る。また最適な FOP 材質と接着剤の選定・調 達、および CMOS センサとの結合に必要な基 礎試験は過去の研究において実施済みである。よって本研究で課題となるのは蛍光面と CMOS センサ、真空容器の結合となる。



図1.透過型 EUV 検出器の模式図。



図 2. 露出型 EUV 検出器の模式図。

4.研究成果

(1) CMOS センサと FOP の結合

過去の研究において選定済みであった接 着剤および FOP を用いて、カバーガラス除去 済みの CMOS センサと FOP の結合試験を実施 した。図3に FOP 接着済み CMOS センサの試 作機の写真を示す。その結果、結合後も健全 に動作することを確認した。また、結合済み の試作機に対して機械環境試験および熱サ イクル試験を実施し、探査機への搭載性にも 問題がないことを確認した。

さらに、形状の異なる2種類のFOPを用い てそれぞれの試作機の性能評価試験を行い、 分解能の向上に最適なFOP 計上を見出した。 また結合時にFOP と CMOS 間に圧力を加える ことで分解能を最大限に向上できることを 確認した。試作機の分解能評価試験の結果、 27 um の分解能を達成できていることを確認 した。これは今回用いた CMOS センサ単体の 分解能と同程度であり、FOP 接着による分解 能の低下がないことを示している。また FOP のファイバ径は6um であることから、より高 分解能の CMOS センサを用いればさらなる分 解能の向上も見込める。

これらの結果から、本研究の大きな技術課 題であった CMOS センサと FOP の結合技術を 確立できたといえる。



図 3. FOP 接着済み CMOS センサの写真。

(2) 透過型 EUV 検出器の開発

試作した FOP 接着済み CMOS センサを用い て、透過型 EUV 検出器の試作および動作試験、 性能評価を実施した。試作機には市販のイメ ージインテンシファイアを用い、テーパー付 FOP を介して CMOS センサに光を伝送する。図 4 に透過型 EUV 検出器の試作機の写真を示す。 試作機にテストターゲット像を入射し、CMOS センサにおいて正常に像が出力されること を確認した。これにより、イメージインテン シファイアを用いた透過型 EUV 検出器が実現 可能であることが示された。

試作機の分解能も評価した。本試作機では (1)で試作した2種のFOP 接着済みCMOS セン サのうち分解能が低い方を用いたため、透過 型 EUV 検出器の構成により達成できる最高分 解能を評価することはできなかった。しかし それでも、少なくとも今回用いたFOP 接着済 み CMOS センサ単体の分解能である空間周波 数 4.5 lines/mm を透過型 EUV 検出器全系で も達成できることを確認した。



図 4. 透過型 EUV 検出器の試作機の写真。

(3) 露出型 EUV 検出器の開発

研究成果(1)、(2)をもとに、露出型 EUV 検 出器の試作および動作試験、性能評価を実施 した。(2)で用いたイメージインテンシファ イアの代わりとなる、MCP を内蔵した FOP 付 真空容器の試作を行った。懸念事項であった 真空シール性の評価試験も実施し、十分に真 空封じが可能であることを確認した。試作機 にピンホール像を入射し、正常に像が出力さ れることを確認した。また出力されるピンホ ール像の拡がりから、本試作機が 100 um 以 上の分解能を達成できることを確認した。

本試作機にテーパー付 FOP、FOP 接着済み CMOS センサを結合して露出型 EUV 検出器を試 作した。図5 に本試作機の写真を示す。テー パー付 FOP および FOP 接着済み CMOS センサ の動作は(2)においてすでに確認済みであり、 本研究の最終目標であったこれにより露出 型 EUV 検出器の開発も達成することができた といえる。



図 5. 露出型 EUV 検出器の試作機の写真。

5.主な発表論文等

(研究代表者、研究分担者及び連携研究者に は下線)

〔雑誌論文〕(計 1 件)

Murakami, G., M. Kuwabara, K. Yoshioka, R. Hikida, F. Suzuki, and I. Yoshikawa, Ultraviolet detector with CMOS-coupled microchannel plates for future space missions, Proceedings of SPIE, 査読無, vol. 9905, 99053G-1-6, doi:10.1117/12.2232183, 2016.

[学会発表](計 4 件)

村上豪, 堀越寛己, 亀田真吾, 生駒大洋, 成田憲保, 塩谷圭吾, 吉川一朗, 西川淳, 田村元秀, 杉田精司, UV 宇宙望遠鏡 (WSO-UV)搭載トランジット分光装置に よる系外惑星酸素大気検出の検討, 研究 集会「宇宙惑星結合系科学の実証的研究 の創設に向けて」, 立教大学, 2016 年 12 月 27 日 (**招待議演**).

<u>Murakami, G.</u>, M. Kuwabara, K. Yoshioka, R. Hikida, F. Suzuki, and I. Yoshikawa, Newly developed ultraviolet detector for future space missions, The AOGS 2016 13th Annual Meeting, ST38-PS17-A008, Beijing, China, 02 August 2016.

<u>Murakami, G.</u>, M. Kuwabara, K. Yoshioka, R. Hikida, F. Suzuki, and I. Yoshikawa, Ultraviolet detector with CMOS-coupled microchannel plates for future space missions, SPIE Astronomical Telescopes + Instrumentation 2016, 9905-162, Edinburgh, United Kingdom, 26 June 2016.

村上豪,桑原正輝,吉岡和夫,疋田伶奈, 鈴木文晴,吉川一朗,次期惑星探査に向 けた新型紫外線検出器の開発,日本地球 惑星科学連合 2016 年大会,PCG20-P08, 幕張メッセ,2016 年 5 月 24 日.

6.研究組織

(1)研究代表者

村上 豪(MURAKAMI, Go) 宇宙航空研究開発機構・宇宙科学研究所・ 宇宙航空プロジェクト研究員 研究者番号:50734026