# 帯電緩和ビーム搭載科学衛星近傍の静電環境に関する 粒子シミュレーション

岡崎 ほのか<sup>1\*</sup>,三宅 洋平<sup>2</sup>,臼井 英之<sup>1</sup>

1. 神戸大学大学院システム情報学研究科, 2. 神戸大学計算科学教育センター

\*188x204x@stu.kobe-u.ac.jp

#### 1. 研究背景

地球周辺の宇宙空間には、通信衛星、放 送衛星、科学衛星など数多くの人工衛星が 打ち上げられ、現代社会に必要不可欠な情 報を得るために重要な役割を担っている。 そのため、衛星障害が発生すると、社会に 大きな損害を与えることとなってしまう。 衛星障害の原因としては、衛星帯電現象が 深く関係している[1]。

人工衛星は宇宙環境に置かれると、衛星 に流入するプラズマの電子・イオン、太陽 光の入射面から放出される光電子、そして プラズマ電子が衛星の表面に衝突すること で発生する二次電子や後方散乱粒子によっ て、表面に電位が生じる。これを衛星帯電 という[2]。実際に衛星帯電が原因で起こっ た事故の一例として、2003年10月に起こ った環境観測技術衛星「みどりⅡ」の全損 事故が報告されている[3]。また、衛星帯電 により生じた電場が、搭載されている宇宙 観測機器に影響を及ぼし、物理量を正確に 測定することが困難になる。衛星帯電を緩 和させることは衛星障害のリスクを下げる ことに繋がるだけでなく、宇宙観測の面で も重要である。実際に現象を緩和させる方 法として帯電緩和ビームが挙げられる。帯 電緩和ビームは、帯電した衛星と同符号の 荷電粒子に塊をビームとして衛星から放出 する仕組みとなっており、これにより帯電 の要因となっている衛星内の荷電粒子を取 り除き、衛星の電位を下げることが可能で ある[4]。実際に、2015 年 3 月に打ち上げ られた磁気圏観測衛星 MMS (Magnetospheric Multiscale) [5]に、上述の原理に基 づく衛星帯電緩和装置 ASPOC (Active Spacecraft Potential Control) [6]が搭載さ れ、運用されている。

衛星帯電緩和ビームが放出されると、周 辺の逆符号電荷を持った粒子が引き寄せら れ、ビーム電荷が中和される現象が起きる。 それに伴い、空間内の密度分布が変化し、 新たな電場が発生する原因となる。生じた 電場は衛星の粒子観測や電場観測の結果に 誤差を生むといった影響を及ぼす可能性が 考えられる。

本研究では、衛星帯電緩和ビームが衛星 電位や周辺の静電環境に与える影響をシミ ュレーション解析により明らかにする。

まず、衛星環境シミュレータ「EMSES」 [7]を用いてプラズマ環境下におけるシミ ュレーションを行い、周辺電位の非対称性 とそれに起因する電場の空間構造を調べる。 次に、太陽光の入射角度を変更してシミュ レーションを行い、電位もしくは電場構造 がどのように依存性を示すかを解析する。

## 2. シミュレーション手法

本研究のシミュレーションでは、EMSES (Electro-Magnetic Spacecraft Environment Simulator) [7]を用いる。EMSES では、 シミュレーション空間内で衛星を模した導 体物体と周辺のプラズマとの相互作用過程 を自己整合的に解析することが可能である。 計算アルゴリズムとしては、 1step 毎に粒 子の速度・位置更新、電流密度・電荷密度、 電磁場の更新が行われる。そ して、空間上 で任意の位置座標を取り得る粒子の 速度 位置情報と、格子点上に離散的に定義され た 電磁界情報を関連付けるため、Particlein-Cell 法 [8]が用いられる。これにより、 電磁界と粒子の相互作用を時間空間的に矛 盾なく解き進めることが可能である。また、 EMSES *l*t, MPI (Message Passing Interface) を用いた分散メモリ並列に対応しており、 スーパーコンピューターを利用してプラズ マ粒子の運動と空間中の電磁場との相互作 用を効率的に解き進めることができる。

### 3. シミュレーションモデル

本研究では、科学衛星を MMS をモデル にした上で、半径が2m、高さ2mの円柱 の形を成した導体とし、計算空間内では静 止しているものとする。

シミュレーション空間及び衛星に関する 構成を Fig. 1 に示す。シミュレーション空 間は、xy 方向に各々256 m、z 方向に 128 m だけ伸びた直方体型の空間で、衛星を空間 内の中心に配置し、+z方向の背景磁場を空間中に一様に与える。

空間を xy 平面に関して断面図を取ると Fig. 2 のようになる。太陽光の照射方向は x 軸とのなす角度を θ とし、0°~360°の可変な パラメータとする。また、衛星から xy 方向 に 4 本のブームと呼ばれるワイヤーが伸び ており、その先端には電場観測用の球プロ ーブがつけられている。今回のシミュレー ションにプローブに相当する金属体は設置 していないが、プローブ位置での電位解析 のため、図のようにラベル付けを行ってい る。

ビームの放出角度に関しては、ビームは 衛星側面から放出されると仮定し、放出口 の中心から左右対称にビームを放出する角 度を $\theta_1$ 、放出口の開き具合を表す角度を衛 星底面の中心から左右対称に見て $\theta_2$ とする。 その図解を Fig. 3 に示す。今回は $\theta_1 = 30^\circ$ 、  $\theta_2 = 15^\circ$ としている。



Fig.1 シミュレーションモデル



Fig. 2 ビーム及び太陽光照射モデル



Fig. 3 ビーム放出方向

また、ブーム部分は非常に小さい径を有 しているが、このような微細な構造を記述 可能な空間解像度をプラズマシミュレーシ ョンに課すと、膨大なメモリ空間と計算コ ストが必要となり、現実的ではない。これ を改善するために、本研究では、Fig.4に示 すように、実際のブーム導体と同軸に仮想 的に大きな径を持つ円筒境界を考える。実 際のブーム電位から適切な減衰率で減じた 電位を、この仮想境界に与えることにより、 等価的に非常に細いブームの作る電位分布 を再現することにする。このモデリング技 法の実現を容易にするため、ブーム電位を 浮遊ではなく、固定とした計算を実施した。 なおブームは衛星本体と等電位になってい る。具体的には、Table1に示すような値で 実際のブーム電位と仮想ブーム電位の関係 を規定することにした。



Fig.4 細いブームのモデリング手法

Table 1 ブーム電位の固定値

	実際の電位	実効電位
ビーム放出なし	10.5V	5V
ビーム放出あり	7.5V	3V

Table 2 パラメータ

背景プラズマ粒子密度 [/cc]	0.5
背景電子温度 [eV]	1
背景イオン温度 [eV]	1
磁場 [nT]	20
ビーム粒子	Indium
ビームエネルギー [eV]	6
ビーム電流 [ <i>µ</i> A]	10+10=20
光電子温度 [eV]	2
光電子電流密度 [µA/m <sup>2</sup> ]	30

次に、本研究で用いるパラメータを Table 2 に示す。背景プラズマに関する数値は地球 プラズマ圏の典型パラメータ[9]を使用し、 ビームの電流値、エネルギー値は MMS に 搭載された ASPOC と同様の値を用い[6]、 ビーム粒子種はインジウムを想定して、質 量とビーム速度を決定した。

#### 4. 衛星帯電緩和ビームシミュレーション

#### 4.1 衛星周辺の電位分布

まず、帯電緩和ビームを放出しない場合、 放出する場合の各々においてシミュレーシ ョンを行う。まず太陽光照射角度  $\theta = 0^{\circ}$ に おける両ケースの衛星周辺の電位分布を確 認する。その結果を Fig. 5 に示す。



Fig. 5 帯電緩和ビーム放出もしくは非放出時における電位分布



Fig. 6 ビーム放出時の衛星周辺の光電子およびビーム粒子分布

ビーム非放出時は、空間内の電位分布に 大きな偏りは発生していないが、ビーム放 出を行うと、ビーム粒子が密集する領域①, ②での電位分布に差が生じていることが分 かった。これは、Fig.6で示すように、まず、 負の電荷を持つ光電子と正の電荷を持つビ ーム粒子が空間内で引き合う。次に、引き 合った粒子の一部が中和する。この中和さ れた粒子の量が領域①と領域②で差が生じ る。この現象が原因で、電位差に偏りが生 じたと考えられる。

#### 4.2 太陽光照射角度における電場変動

ビームの放出によって非対称な電位分布 が生じることにより、プローブ観測に影響 し得る電場が発生すると予想される。そこ で次に、太陽光照射角度 θ の値を変更して いき、プローブ間で計測される電場がどの ように変動するかを調べた。その結果を Fig. 7 に示す。



Fig.7 プローブで計測される電場の太陽光照射角度依存性



Fig. 8 帯電緩和ビーム非放出もしくは放出時における光電子分布( $\theta = 0^\circ$ の場合)

ここでは「ダブルプローブ法」を用いた電 場計測を想定する[10]。この手法は、プロー ブ間の電位差をその距離で割った値を電場 とする。

Fig. 7 から、プローブ間の電場はビーム非 放出、放出時共にθに依存することが分か る。特に、ビームの放出がない場合では、θ =0°, 180°でグラフが対称になっているが、 ビームを放出すると、グラフがやや右にず れていることが分かる。このズレが発生す る原因は、ビーム放出の帯電緩和ビーム非 放出もしくは放出時における光電子分布を 用いて Fig. 8 に示す。

ビームを放出しない場合、太陽光が照射 されている側のブーム上に光電子は密集し ているが、ビームを放出すると、光電子が ビーム粒子に引き付けられ、光電子の分布 が x 軸に対して非対称となっている。その 結果、プローブ間の電位差が変わってしま うこととなる。これが原因で、グラフが非 対称になったと考えられる。

#### 5. まとめと今後の課題

これまでの解析の結果、衛星帯電緩和ビ ームを放出することで空間内の光電子、ビ ーム粒子分布に偏りが生じ、それゆえにプ ローブ間で電位差が生じる。この電位差は プローブ観測においては不要な電場として 計測されることが分かった。さらに、その 電場は太陽光の照射方向とビーム放出方向 の間の角度に依存して変動する。この電場 は、今回の結果から、最大 0.6 mV/m とな っている。電場の値が 0.1 mV/m を超える と衛星や衛星に搭載されている観測機器に 影響を及ぼす可能性が出てくるため、今回 の結果は衛星などに影響を及ぼすと考えら れる。

今後の課題としては、本研究で判明した 不要な電場を緩和するための解決策を考え るために、さらなるシミュレーションの解 析が必要である。また、今回のシミュレー ションには背景電場を設定していないため、 背景電場を導入した場合のフローや生じる ウェイクによって空間内の粒子分布や電場 がどのように変動するかについても調べて いく必要があると考えている。

#### 参考文献

[1] C. Koons, J.E. Mazur, R.S. Selesnick, J.B. Blake, J.F. Fennell, J.L. Roeder and P.C. Anderson, "The Impact of the Space Environment on Space Systems", Proc. 6th SCTC, Air Force Research Laboratory, pp. 7-11 (1998).

[2] D. Hastings, and H. Garrett, Spacecraft-Environment Interactions, Cambridge University Press, pp. 143-152 (1996).

[3] 宇宙開発委員会調査部会, "環境観測技術衛星(ADEOS-II)「みどり」の運用異常に係る原因究明及び今後の対策について",宇宙開発委員会報告書(2004).

[4] Torkar, K., et al. (2014), Active spacecraft potential control investigation, Space Sci. Rev., doi:10.1007/s11214-014-0049-3.

[6] 北村成寿, "MMS (Magnetospheric Multiscale mission)衛星群の観測", 平成27 年度名古屋大学 ISEE 研究集会「サブストー ム研究会」, pp.30-31 (2016).

[7] Y. Miyake and H. Usui, "New electromagnetic particle simulation code for the analysis of spacecraft-plasma interactions", Physics of Plasmas, Vol.16, No.6 (2009).

[8] C. K. Birdsall and A. B. Langdon, Plasma Physics via Computer Simulation, McGrawHill, New York (1985).

[9] 小原隆博,"通信総合研究所季報", Vol.48, No.3, pp.60-61 (2002).

[10] 三宅洋平, 臼井英之, 小嶋浩嗣, "衛星 帯電環境下におけるダブルプローブ電場観 測に関するプラズマ粒子シミュレーショ ン", 第8回宇宙環境シンポジウム講演論文 集 (2012).