衛星表面材料の電子ビーム照射による帯電と2次電子放出

Electron Beam Induced Charging and Secondary Electron Emission of Thermal Control Materials

藤井 治久、石原 侑樹 Haruhisa Fujii and Yuhki Ishihara 奈良工業高等専門学校 電気工学科 Nara National College of Technology, Department of Electrical Engineering E-mail: <u>fujii@elec.nara-k.ac.jp</u>

1. はじめに

宇宙開発の進展とともに、通信衛星、放送衛星、 地球観測衛星など多くの衛星が打ち上げられ、われ われの社会生活に多大の恩恵をもたらして来た。こ れらの衛星は、真空、熱、高エネルギー荷電粒子、 プラズマ、太陽光といった苛酷な宇宙環境の中で長 期にわたって高い信頼性を発揮し続けねばならない。 そのため衛星に搭載された電気・電子機器を熱真空 環境から保護する目的で衛星表面の大面積にわたっ て熱制御材料が取り付けられる。これらの熱制御材 料は、銀蒸着テフロン[®]FEP (Fluorinated Ethylene Propylene Copolymer)、アルミ蒸着カプトン[®],アルミ 蒸着マイラ[®]、あるいは OSR (Optical Solar Reflector) などである。これらの熱制御材料は、テフロン FEP などの絶縁材料の裏面に銀やアルミニウムの金属が 蒸着されたもので、絶縁材料が宇宙に露出した状態 で使用される。そのため、宇宙環境のプラズマによ り帯電し、場合によると放電する可能性がある(1)。 このような放電 ESD (Electrostatic Discharge) が生じ ることは衛星の運用と信頼性にとって大きな脅威で あるため、このような衛星帯電現象の解明、帯電防 止技術に関わる研究開発が多くなされて来た(2-4)。こ れらの研究開発においては、比較的高エネルギーの 数10keVの電子ビームを熱制御材料に照射すること によって帯電放電特性が取得された。しかしながら、 宇宙プラズマ中における電子のエネルギーは広範囲 に分布しており、比較的低エネルギーの電子も多数 存在する⁽⁵⁾。そこで本研究では、20keV よりも低い エネルギーの電子をこれら表面材料に照射すること により帯電特性を取得し、これらの特性から2次電 子放出特性について議論した。また、電子ビーム照 射後の帯電電位の減衰特性から体積抵抗率の検討も 行った。なお、本研究では代表的な熱制御材料であ る銀蒸着テフロン FEP とアルミ蒸着カプトンの2種 類について評価を行った。

2. 実験方法

図1に実験系の概略を示す。

熱制御材料試料を真空チャンバに取り付けた後、 試料からのリード線を真空チャンバの高電圧導入端 子に接続した。その後、真空チャンバをロータリー ポンプとターボ分子ポンプで1×10⁶Torr以下に真空 引きを行った。その状態を約半日保持し、電子エネ ルギーE、電流密度 J_b の電子ビームを 60 分間試料に 照射した。

電子ビーム照射中および照射停止後の試料の帯電 電位は、非接触表面電位計(TREK 341B)に接続さ れたプローブ(TREK 3450E)を、直線運動導入機に より、試料表面上 3-5mmの距離を保って挿引して計 測した。また、試料を流れる電流は、試料裏面の金 属蒸着層から電極を通って流れる電流をペンレコー ダにより計測した。

なお、本実験においては、E=20keV以下の電子ビ ーム照射による帯電計測を行ったが、電子銃の性能 の関係で、E < 5keV の場合は直流電源(菊水電子、 PAD 1K-0.2L)により試料全体を負にバイアスし電 子を減速して照射した。一方、E > 10keV の場合は、 試料全体を正にバイアスすることにより電子を加速 して照射した。

なお、実験は全て室温(約20℃)で行った。

また、実験に供した熱制御材料は次の2種である。

127µm 厚銀蒸着テフロン[®]FEP

(2) 50µm アルミ蒸着カプトン®

これら試料の大きさは約 90mm² で、各試料は試料 ホルダに取り付けられ、直径 80mmの穴が開いた厚 さ 1mm、100mm²のアルミ板でカバーされている。 したがって、試料の電子ビーム照射領域は $4^2\pi \text{ cm}^2$ であった。



3. 実験結果

3.1 テフロン FEP

(a)電子ビーム照射時の帯電特性

はじめに、電子のエネルギーE=5keV で、ビーム 電流密度J_bを3レベルで変化させて照射したときの 表面電位とバルク電流の時間特性を図2に示す。表 面電位は時間と共に負に高くなり次第に飽和する傾 向になる。ビーム電流密度J_bの大きい方が早く飽和 電位に到達することがわかる。一方、バルク電流は 時間と共に急激に低下し、表面電位が飽和電位に到 達した後、一定の電流値になっていく。



図 2 *E*=5keV で照射した場合の銀蒸着テフロン FEP の帯電特性

次に、ビーム電流密度を $J_b = 0.1$ nA/cm²として、エ ネルギーEを変えた場合の帯電特性を図3に示す。 表面帯電電位は、 J_b が等しいため、ビーム照射開始 直後はほぼ等しい電位上昇速度であるが、エネルギ ーEの大きい方が電位は高いレベルに達するという ことがわかる。この図3(a)から、表面電位の飽和 はEに依存するということがわかる。



図 3 $J_b = 0.1 \text{nA/cm}^2$ で照射した場合の銀蒸着テフロン FEP の帯電特性

次に、図4に $J_b \Rightarrow 0.1 nA/cm^2 - ccblct$ 、 $E \le 5 keV$ の場合の表面電位の時間特性を示す。図3と同様に、 飽和表面電位は照射エネルギーEに依存するという ことがわかる。また、この図から、FEPフィルムは、 $E \ge 3 keV$ の場合に負に帯電するが、 $E \le 2 keV$ の場合 は逆に正に帯電するということがわかる。

このような表面電位-時間特性を $E \leq 20 \text{keV}$ の 種々のエネルギーEで取得し、60分間の照射による 表面電位を、E の関数としてプロットすると、図 5 のようになる。表面電位は、照射電子エネルギーE に関して直線的に変化することがわかり、E \approx 2.7keV よりも大きなエネルギーでは負に帯電する が、E < 2.7keV では正に帯電するということがわか る。つまり、E \approx 2.7keV の照射では、テフロン FEP は帯電しないということになり、この E \approx 2.7keV は、 テフロン FEP の 2 次電子放出係数が 1 になるエネル ギーであると考えられる。



図 4 E≦5keV での電子ビーム照射による銀蒸 着テフロン FEP の表面電位−時間特性



図 5 銀蒸着テフロン FEP に *J_b*=0.1nA/cm²の条 件で 60 分間電子ビームを照射した場合の表面電 位の照射エネルギー依存性

(b)電子ビーム照射後の帯電電位減衰特性

次に、このような種々の条件で電子ビームを 60 分間照射した後、全ての場合について、電子ビーム 照射停止後の表面電位減衰特性を、表面電位計プロ ーブを試料中央上に配置することにより長時間にわ たって測定した。その表面電位減衰の測定結果の例 を図6に示す。この図から、テフロン FEPの表面電 位の減衰は非常に小さく、1本の直線で近似できる ということがわかる。しかしながら、負に帯電した E=5、7、10keV の場合に比べ、正に帯電した E=0.5keV の場合の方が減衰は速いことがわかる。

一般に、帯電した絶縁体の表面電位 V_sは、次式で 近似できる。

$$V_s = V_{s0} \cdot \exp\left(-\frac{t}{\tau}\right), \quad \cdot \cdot \cdot (1)$$

ここで、 V_{s0} 、t、 τ 、はそれぞれ、初期表面電位、時間、減衰時定数である。また、この減衰時定数 τ は、絶縁体の誘電率 ϵ (= $\epsilon_0\epsilon_r$ 、 ϵ_0 :真空中の誘電率(= 8.9×10^{-12} F/m)、 ϵ_r :比誘電率)と体積抵抗率 ρ を用いて、

$$\tau = \varepsilon \cdot \rho = \varepsilon_0 \varepsilon_r \cdot \rho, \qquad \cdot \cdot \cdot (2)$$

で表される。



図 6 銀蒸着テフロン FEP における電子ビー ム照射後の表面電位の減衰特性の例

(1)、(2)式とテフロン FEP の比誘電率 ϵ_r =2.1 を用 いて求めた体積抵抗率を図7に示す。図7(a) は電 子照射エネルギーEの関数として表したもので、ま た同図(b)は60分間の照射時点での表面電位の関 数として表したものである。これらの図から、次の ことがわかる。

- (1) E>2.7keV の場合、体積抵抗率は、電子エネルギ ーE が高くなるにつれて、つまり表面電位が高 くなるにつれて、低下するということがわかる。
- (2) E<2.7keVの場合、体積抵抗率は、電子エネルギーE が低くなるにつれて、つまり表面電位が正に高くなるにつれて、低下するということがわかる。</p>
- (3) 負帯電時の体積抵抗率と正帯電時の体積抵抗率 を比較すると、表面電位の絶対値が同様であれ ば正帯電の場合の方が1桁程度小さくなる。



3.2 アルミ蒸着カプトン

次に、50μm 厚アルミ蒸着カプトンについて、テ フロンFEPと同様の実験条件で実施した結果につい て述べる。

(a)電子ビーム照射中の帯電特性

50µm アルミ蒸着カプトンにおいても $E \leq 20$ keV で電子ビーム照射を行った。図8に、 $J_b=0.08$ nA/cm² で $E \leq 5$ keV の場合の表面帯電電位の時間依存性を示す。表面電位は時間と共に高くなり、次第に飽和 する傾向を示す。しかしながら、 $E \geq 2$ keV の場合カ プトンは負に帯電するが、E=1keV と 0.5keV の場合 に正に帯電するということがわかる。

このような帯電特性から、 $E \leq 20 \text{keV}$ で、 $J_b = 0.08 \text{nA/cm}^2$ の条件で電子ビームを照射し、60分間照 射した時の表面電位を照射エネルギーの関数として 示すと、図9のようになる。この図から、負帯電は E > 1.8 keVの場合に生じ、E < 1.8 keVでは正に帯電す るということがわかる。このことから、E = 1.8 keVが、 カプトンにおける2次電子放出係数が1になるエネ



図8 E=5keV以下での電子ビーム照射によるア ルミ蒸着カプトンの表面電位-時間特性



図 9 アルミ蒸着カプトンに *J_b=0.08nA/cm² で 60* 分照射した場合の表面電位の照射エネルギー依 存性

ルギーであると考えられる。

(b)電子ビーム照射後の帯電電位減衰特性

50µm 厚カプトンにおいても、各種の電子ビーム 照射条件で 60 分間照射した後、表面電位の減衰特性 を測定した。その結果の例を図10に示す。この図に おいて、E=3keV で照射された後の初期表面電位が 低い場合の減衰は1本の直線で近似できるが、 E=10keVで照射された初期表面電位が高い場合には 1本の直線で近似できないと考えられる。そのため、 同図に示したように2本の直線で近似した。つまり、 (1)式の減衰時定数でには2つの成分があり、短時間 領域(0-200分)の早い成分τ_fと長時間領域(>1000 分)の遅い成分t,の2つから成っていると考えるこ とができる。このような減衰時定数から、(2)式とカ プトン(ポリイミド)の比誘電率ε_r=3.5 を使って体 積抵抗率pを求めた。図 11 に、その体積抵抗率の照 射電子エネルギー依存性を示す。この図から、E≧ 4keV では、体積抵抗率が短時間領域の減衰時定数か ら求めたものと長時間領域の減衰時定数から求めた ものの2つに分離するが、E < 4 keVでは1つの体積 抵抗率として求められた。この図において、E < 4 keVの体積抵抗率と、 $E \ge 4 \text{keV}$ の長時間領域の体積抵抗 率はほぼ等しく(2-3)×10¹⁶Ωmであると考えられる。 また、図12には、初期表面電位の関数として短時間 領域の体積抵抗率をプロットした。この図から、体 積抵抗率は、初期表面電位の増加と共に低下するが、 テフロン FEP の場合(図7(b))で見られたような 正負の違いはないと考えられる。また、同程度の電 位で比較すると、カプトンの体積抵抗率はテフロン FEP の体積抵抗率よりも低いことがわかる。



図 10 アルミ蒸着カプトンにおける電子ビーム 照射後の表面電位減衰特性の例(負電位)



図 11 アルミ蒸着カプトンにおける体積抵抗率 の照射エネルギー依存性

4. 実験結果の検討

4.1 帯電特性と2次電子放出について

E≦20keV のエネルギーの電子ビームを照射する ことにより、テフロン FEP とカプトンの帯電特性を 取得した。その結果、いずれの熱制御材料において も、帯電が生じない照射エネルギーが存在すること



図 12 アルミ蒸着カプトンにおける体積抵抗率 の表面電位依存性

がわかった。そのエネルギーよりも高いエネルギー の電子を照射すると負に帯電するが、そのエネルギ ーよりも低いエネルギーの電子を照射すると正に帯 電する。この照射エネルギーは2次電子放出係数が 1になるエネルギーであると考えられる。図 13 に、 一般的な絶縁材料の2次電子放出特性を照射電子の エネルギーの関数として示す⁽⁶⁾。この図において、2 次電子放出係数が1よりも大きくなる領域が存在し、 その領域の最大エネルギー E_{Π} では帯電が生じない。 何故なら、照射1次電子数と放出される2次電子数 が等しくなるからである。今回の実験で得られたこ の E_{Π} を表1に示す。



表1 今回得られた各種熱制御材料の特性

Material	E _{II} (keV)	Volume Resistivity (Ωm)@1000V
Teflon FEP	2.7	2x10 ¹⁸ (negative) 2x10 ¹⁷ (positive)
Kapton	1.8	2x10 ¹⁶

*E*_{II} よりも高いエネルギーの電子を照射すると、2 次電子放出係数が1よりも小さいので絶縁物は負に 帯電し、そのため後続の照射電子はその負帯電によって減速される。減速されたエネルギーの電子照射は2次電子の数を増加させることになる。こうして、 負に帯電した絶縁物に入射する実質的なエネルギー が E_{II} になったとき、負の表面帯電は停止し、つまり 表面電位は ($E-E_{II}$)の電位で飽和することになる。

一方、 E_{Π} よりも低いエネルギーの電子を照射する と2次電子放出係数は1よりも大きいので、絶縁物 は正に帯電し、後続の照射電子はその正帯電によっ て加速されることになる。加速された電子による 2 次電子放出数は低下することになる。こうして、正 に帯電した絶縁物に入射する実質的なエネルギーが E_{Π} になったとき、正の表面帯電は停止し、表面電位 は ($E-E_{\Pi}$) で飽和することになる。

上記のことは、テフロン FEP で得られた結果をか なりうまく説明する。例えば、図 2 (a) で、E=5keV で照射された場合-2.3kV 程度で飽和しているが、 これは $E_{II}=2.7$ keV であることから説明できる。 4.2 体積抵抗率について

テフロン FEP とカプトンにおいて、電子ビーム照 射後の電位減衰特性から体積抵抗率を求め、図7(b) と図12示したように、初期表面電位の増加と共に体 積抵抗率は低下した。このことは、体積抵抗率に材 料のバルク電界強度依存性があるということを示し ている。それ故、衛星帯電電位分布解析においては、 この熱制御材料の体積抵抗率のバルク電界強度依存 性を考慮する必要があると考えられる。表1には、 図7(b)、図12から得られた表面電位1000Vでの体 積抵抗率を示している。この表から、テフロン FEP の体積抵抗率は、カプトンよりも1桁以上高いとい うことがわかる。これは、銀蒸着テフロン FEP が熱 制御材料として非常に帯電しやすいということを示 している。しかしながら、テフロン FEP の体積抵抗 率は正帯電の場合には小さくなり、これはテフロン FEP がホール電導を行う可能性を示していると思わ れる(7)。

5. まとめ

銀蒸着テフロンFEPとアルミ蒸着カプトンの2種 類の熱制御材料に対して、宇宙環境プラズマ中の電 子を模擬した20keV以下のエネルギーの電子を照射 することによって帯電特性を評価し、また、電子ビ ーム照射停止後の電位減衰特性から体積抵抗率を検 討した。その結果、次のような結果が得られた。

- (1) テフロン FEP は、カプトンに比べると 1 桁以 上体積抵抗率が高いので、高い電位に帯電しや すい。
- (2) いずれの材料においても、ある閾値エネルギーよりも高いエネルギーの電子を照射すると負に帯電し、その閾値エネルギーよりも低いエネ

ルギーの電子を照射すると正に帯電する。

- (3) その閾値エネルギーは、2次電子放出係数が1 になるエネルギーであると考えられ、テフロン FEPで2.7keV、カプトンでは1.8keVと求めら れた。
- (4) 電子ビーム照射後の電位減衰特性から、体積抵抗率を求めると、テフロン FEP では $10^{18} 10^{17}\Omega m$ で、表面電位が高いほど体積抵抗率は小さくなった。つまり、体積抵抗率にはバルク電界強度依存性がある。また、カプトンも体積抵抗率にバルク電界強度依存性があり、その値は $10^{16} 10^{15}\Omega m$ 程度であった。

参考文献

1) H. B. Garrett, "The charging of spacecraft surfaces", Rev. Geophys. Space Phys., Vol.19, pp.577-616 (1981)

2) C. K. Purvis, N. J. Stevens and J. C. Oglebay, "Charging characteristics of materials: Comparison of experimental results with simple analytical models", Proc. Spacecraft Charging Technology Conf., NASA TMX-73537, pp.459-486 (1977)

3) H. Fujii, Y. Shibuya, Y. Abe and R. Kasai, "Electrostatic charging and arc discharges on satellite dielectrics simulated by electron beam", J. Spacecrafts and Rockets, Vol.25, pp.156-161 (1988)

4) 廣·藤井、「電子ビーム照射による宇宙用熱制御材
料高分子フィルムの帯電特性」、電気学会論文誌 A,
第 117 巻、pp.805-811(1997)

5) D. Hastings and H. Garrett, *Spacecraft – Environment Interactions*, Cambridge University Press, pp.53-70 (1996)

6) R. F. Willis and D. K. Skinner, "Secondary electron emission yield behaviour of polymers", Solid State Commun., Vol.13, p.685 (1973)

7) B. Gross, M. Sessler, H. von Seggarn and J. West, Appl. Phys. Letter, Vol.34, p.555 (1979)