電子線を照射した宇宙機用絶縁材料における内部帯電 および電気絶縁劣化評価

菊池寛*、 谷貝健太、 三宅弘晃、 田中康寛 (東京都市大学)

Study on Internal Charging Phenomena and Change of Electrical Properties in Electron Beam Irradiated Insulating Materials for spacecraft Yutaka Kikuchi*, Kenta Yagai*, Hiroaki Miyake, Yasuhiro Tanaka (Tokyo City University)

1. はじめに

人工衛星などの宇宙機は、温度変化の激しい宇宙環境 において、機内の温度を一定に保つために、絶縁材料フィ ルムを積層したサーマルブランケットと呼ばれる積層の熱 制御材料(MLI: Multilayer Insulator)が使用されている。しか し、MLI は銀河宇宙線と称される星間空間を飛び交う高エ ネルギー荷電粒子や放射線帯、プラズマ環境下などに曝さ れることによって、帯電およびそれに起因する放電現象が 発生し、絶縁材料の劣化や宇宙機に搭載されている機器の 誤作動・故障を引き起こすといわれている。特に宇宙環境 に起因する静止衛星の事故のうち、過半数以上が帯電・放 電現象が原因であるという報告もある[1]ことから、宇宙機 を設計する際には、MLI などに使用される絶縁材料等の帯 電特性など、電気的特性の評価が重要な要因となっている。 しかし、現在検討されている宇宙機設計のガイドラインで は高エネルギー荷電粒子が照射された絶縁フィルムの電気 的特性変化は、あまり考慮されていない。

そのため、宇宙環境に起因する事故を防ぐためにも、放 射線を照射した高分子絶縁材料内で生じる電荷蓄積のメカ ニズムを解明することが重要となっている。また、この帯 電現象は表面帯電と内部帯電に分類され、表面帯電に関し てはこれまでに多くの報告がなされているが、現状では内 部帯電に関する報告例は少ない。そこで、本研究では、高 エネルギー荷電粒子線の一つである電子線を照射した絶縁 材料内部の電気的特性を調査することを目的としている。 本稿では、宇宙機誘電体として多く用いられているポリイ ミド系およびフッ素系高分子絶縁材料に着目し、宇宙環境 を模擬できる真空チャンバーと内部帯電計測装置を用いて 電子線照射中における各種絶縁材料の空間電荷分布測定を 行った。また、電子線を照射したことによる導電率の変化 を調査するために、未照射、照射材料を用いた伝導電流測 定を行ったので以下に報告する。

2. 実験装置

〈2・1〉電子線照射用真空チャンバー

図1に電子線照射用真空チャンバーの写真および概略図

を示す。電子の照射には電子顕微鏡用のタングステンフィ ラメントを用い、加速エネルギー100keVまでの電子線照射 が可能であり、チャンバー内の真空度は約 1.0×10⁵Pa まで 到達可能である。



図1 電子線照射用真空チャンバー

〈2·2〉 PIPWP 測定装置

図2にPIPWP測定装置の写真および概略図を示す。本装 置には、電子線を試料に照射するための直径10mmの照射 孔が照射側電極に設置され、試料表面に蒸着されたアルミ 電極とともに、接地電極を構成している。また、下部電極 として石英ガラス上面にNi-Crを蒸着して、信号検出電極 として用いている。なお、この石英ガラスは、信号検出用 の電極を接地導体から絶縁するために用いている。さらに、 真空下で試料と電極の密着性を高めるために、ガラス上面 に空気抜き用の溝を加工し、試料と電極間の空気を排気す る構造にしている。現在、本測定装置の位置分解能は約6 µmであり、厚さ60µm 程度以上の試料であれば、位置分 解能約10%で測定が可能である。[2]



〈2·3〉導電率測定装置

図3に導電率測定装置の写真および概略図を示す。装置 は上部電極と下部電極(検出電極)、ガード電極の3つの電極 で構成されている。測定試料には、上部電極を介して直流 高電圧 V_{dc}が印加され、試料内部のみを通過した電流がデ ジタルエレクトロメータで測定される。導電率は、測定さ れた電流密度の120分値を用いて算出した。





〈2·4〉 PEA 測定装置

図4にPEA測定装置の写真および概略図を示す。測定試料は直流高電圧電源とパルス発生器に接続された上部電極と下部電極で挟むことで、前述に示したPEA法により空間電荷分布測定を行っている。

この測定装置では圧電素子に厚さ 17 µm のニオブ酸リチ ウム(LiNbO₃)を用いており、パルス発生器は幅 5 ns、 電圧 値 500 V である。したがって、本測定装置の位置分解能は 約 10 µm となり、厚さ 100 µm 以上の試料が測定可能となっ ている。また、印加可能電圧は最大で 15 kV である。[3], [4]





図4 PEA 測定装置

3. 電子線照射中における空間電荷分布測定結果 (3・1)実験条件

表 1	測定試料
20 1	

Sample	Density [g/ cm ³]	Relative permittivity	Molecular architecture
FEP 100 µm	2.20	2.1	$\begin{bmatrix} \mathbf{F} & \mathbf{F} \\ \mathbf{F} & \mathbf{F} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \mathbf{F} & \mathbf{F} \\ \mathbf{F} & \mathbf{F} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \mathbf{F} & \mathbf{F} \\ \mathbf{F} & \mathbf{F} \end{bmatrix}_{\mathbf{n}} \begin{bmatrix} \mathbf{F} & \mathbf{C} \\ \mathbf{F} & \mathbf{F} \end{bmatrix}_{\mathbf{n}}$
ETFE 100 µm	1.74	2.6	$ \begin{bmatrix} \mathbf{F} & \mathbf{F} \\ \mathbf{I} & \mathbf{I} \\ \mathbf{F} & \mathbf{F} \end{bmatrix} \begin{bmatrix} \mathbf{H} & \mathbf{H} \\ \mathbf{H} & \mathbf{H} \\ \mathbf{H} & \mathbf{H} \end{bmatrix} $
Kapton [®] 125 μm	1.42	3.5	

表1に測定に使用した試料の厚さ、密度、比誘電率および、分子構造を示す。照射した電子線の加速エネルギーは40および60keVであり、電流密度を40nA/cm²一定として真空チャンバー内の真空度2.0×10⁴Pa以下において空間電荷分布を測定した。また、測定された電荷分布波形の負電荷蓄積部を積分することにより試料内部に蓄積している電

荷量(蓄積総電荷量)を算出した。測定時間は照射中、照射後 ともに 20 分間の測定を 30 秒間隔で行った。

図 5-(a)(b)(c)に加速エネルギー40,60 keV における各試料 の電子線照射中の空間電荷分布図を示し、図 6-(a)(b)(c)に図 5 に示した試料内の負電荷を積分して算出した蓄積総電荷 量の経時変化を示す。図 5 において、電子線は図中右側か ら照射しており、赤線、青線、緑線、黒線はそれぞれ照射 後 30 秒、20 分、および照射後 20 分経過時(測定開始 40 分 後)の測定結果を示している。なお、照射面側から矢印で示 されている破線の位置は、(1)式に示すフェーザの実験式[5] から算出した電子の最大飛程の位置である。(1)式で、E は 加速エネルギー[MeV]、pは被照射試料の密度[g/cm³]であり、 R が最大飛程[µm]を表している。

 $R=4070E^{1.38}/\rho$ (1)

(3・2) 各試料における空間電荷分布

図 5 より、照射面から最大飛程の範囲内に負電荷が蓄積 していることが分かる。なお、試料両電極界面の正電荷は、 電子線照射によって試料内部に負電荷が蓄積したことで電



極に誘電された電荷である。また、加速エネルギー60keV における電荷分布波形において、FEP、 ETFE では電子が 侵入した範囲内でほぼ均一に分布しているのに対し、 Kapton[®]で2つのピークが観測された。

〈3・3〉各試料における蓄積総電荷量の経時変化

蓄積する電荷量とその経時変化については図 6 に示す。 同図より、すべての試料において負電荷の蓄積が照射中に もかかわらず飽和値に達した後に減少しており、FEP, ETFE においては電子線照射終了後には負電荷の蓄積は観測され ないのに対し、Kapton[®]は電子線照射終了後にも負電荷が蓄 積している。この電子線照射中に負電荷の蓄積が減少する という現象は試料内の導電率が電子線照射中に変化してい るためであると考えられる。蓄積された負電荷は、電子の 通過領域で導電率が上昇した事により、蓄積電荷に対する 移動度が上昇し、照射面側の電極へドリフトし、放出され たものと考えられる。この電子線照射にともなう導電率の 上昇は、一般に放射線誘起伝導度(Radiation Induced Conductivity: RIC)と呼ばれている。



試料内蓄積総電荷量の経時変化

4. 電子線を照射した各種絶縁材料の導電率測定結果

前述で述べた負電荷の蓄積減衰過程の試料毎における相 違から、RICの大きさが試料によって異なると推測した。 このことを確認するため、電子線照射後の試料の導電率測 定を行い、未照射試料と比較を行った。

〈4·1〉実験条件

加速エネルギーを40および60 keV、電流密度が40 nA/cm² の電子線を20分間真空チャンバー内で各試料に照射した。 照射終了後、15分以内に導電率測定装置に試料を移し、常 温、大気圧下で導電率測定を行った。測定条件は、印加電 界を100 kV/mm、測定時間を2時間、測定間隔を2.5秒間 とした。導電率の算出は測定電界印加2時間後の電流値を 用いて行った。

〈4・2〉 各試料における導電率の比較

図 7 に電子線未照射および照射試料の電流密度の経時変 化を示す。また、図 8 に図 7 の測定結果より算出した各試 料の導電率を示す。

図7より、すべての結果において時間経過とともに電流 密度は減衰し、測定終了時に最小となっていることがわか る。また、FEP, ETFE においては未照射試料よりも電子線 照射試料の方が電流密度が上昇しているのに対し、Kapton[®] においては電流密度の上昇は見られなかった。

図8より、各試料の電子線照射による導電率上昇度を比 較すると、FEP, ETFE では約30倍上昇していることがわか るのに対し、Kapton[®]に関しては、顕著な上昇は見られなか った。すなわち、FEP、 ETFE は Kapton[®]に比べ、電子線照 射による導電率の増加が大きく、前節の空間電荷挙動を裏 付ける結果が得られた。

〈4・3〉直流高電圧印加時の空間電荷分布測定結果との比較

各試料における導電率上昇度と空間電荷蓄積との関連性 を調査するため、導電率を測定した条件と同条件下で PEA 法を用いて、直流高電圧印加時の空間電荷分布測定を行っ た。照射試料には加速エネルギー40 keV、電流密度 40 nA/cm²の電子線を 20 分間照射した試料を用い、電子線照射 後、15 分以内に大気圧下で実施した。測定時間は印加中 60 分間、短絡中 10 分間の計 70 分間とした。また、比較対象 として、電子線未照射試料における測定も行った。その結 果を図 9 に示す。なお、横軸が試料厚さ[µm]、縦軸が測定 時間[min]を示しており、電荷密度[C/m³]はカラーバーを用 いて暖色系を正電荷、寒色系を負電荷としている。また、 図中の黒い縦の破線は(1)式から算出した電子の最大飛程の 計算値を表している。

同図より、電子線を照射した FEP, ETFE フィルムでは未 照射試料と比較すると顕著な空間電荷形成の変化が観測さ れており、FEP においては陽極側(電子線照射面側)から多量 の正電荷の注入が観測され、この正電荷は電界印加時間の 経過とともに電子の最大飛程位置を越えて試料内部に侵入



図8 各試料における導電率

していることがわかる。これは電子線を照射したことによ る照射面側の界面における電荷注入障壁のレベルが低下し た事に起因していると推測される。また、ETFE においては、 電子の最大飛程位置近傍から発生したように見える多量の 正電荷が対向電極側まで到達しており、陽極側には負電荷 の蓄積が観測されている。これは、高エネルギー電子が分 子鎖を切断することで、正負のキャリアが多量に発生した まま材料内部に残留し、それが直流高電界下で分離したこ とに生じた現象があると考えられる。以上の2試料に対し Kapton[®]では、未照射試料の空間電荷形成とほぼ同様であ り、顕著な変化は観測されなかった。以上の結果から、FEP, ETFE フィルムは Kapton[®]に比べ、電子線照射による絶縁性 の劣化が著しいと考えられる。

5. 結論

電子線照射中における空間電荷分布測定結果より,全ての試料において蓄積電荷量が電子線照射中にも関わらず減少する傾向が得られた。これは,電子が侵入した領域内で RICが発生したためであると考えられる。また,Kapton[®]においてはFEP, ETFE に比べ帯電量が大きかったため帯電・ 放電現象を引き起こす可能性がある。

電子線照射による電気的特性の変化を調査するため,導 電率測定および直流高電圧印加時の空間電荷分布測定を行 った結果,FEP,ETFE において導電率は未照射試料よりも 約30倍増加しており,空間電荷形成にも顕著な変化が観測 された。したがって,これらの試料は他の試料に比べ,電 子線照射による劣化が著しいと考えられる。よって,今回 の実験結果のみから判断すると,Kapton[®],FEP,ETFE は宇宙 機用絶縁材料として適しているとは言いにくい。よって、 帯電がしにくく劣化現象が起きない新たな材料の開発が必 要であると考えられる。

文 献

[1]H.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", Proceedings of the 6th Spacecraft Charging Technology Conference, Air Force Research Laboratory, pp.7-11, 1998.

[2]H.Tanaka, et al, "Development of Real-time Measurement Equipment of Space Internal Charging using Piezo-electric Induced Pressure Wave Propagation Method", IEEJ Trans. FM, 121, 143-148(2001) (in Japanese)

[3]T. Takada, "Acoustic and optical methods for measuring electric charge distributions in dielectrics", IEEE Trans. Plasma Science., Vol. 34, pp. 2176-2184, 2006.

[4]T. Takada, et al, "Pulse Acoustic Technology for Measurement of Charge Distribution in Dielectric Materials for Spacecraft", IEEE Trans. Dielectrics and Electrical Insulation., Vol. 6, pp. 519-547, 1999.

[5]L.Katz, et al, "Range-Energy Relations for Electrons and the Determination of Beta-Ray End-Point Energies by Absorption", Rev. Mod. Phys. 24, 28-44 (1952)



印加時の空間電荷蓄積の経時変化