# 超高速衝突により生じる衝突プラズマと電位変動

○長岡洋一(総研大)、田中孝治(ISAS/JAXA)、佐々木進(ISAS/JAXA)

## 概要

スペースデブリの超高速衝突による衝突プラズマの生成と伝播は、帯電した太陽電池パドルの放電などを引き起 こす危険性がある。本研究は超高速衝突により宇宙機が被る電気的な影響を評価することを目的に行っており、こ れまでには衝突プラズマが宇宙機に与える影響を評価すべく、衝突プラズマに関連した計測を行ってきた。<sup>(1)</sup>一方、 衝突によりプラズマが生成されると、プラズマ生成の初期では高速電子の離脱によりターゲットが正に帯電し、極 めて短い時間のうちにターゲット電位が正電位に変動すると考えられる。今回は新たに、衝突直後のターゲット電 位がどの程度変化するのかを試験的に計測した。その結果、直径 3.2mmのアルミ球が秒速 5.5~6.0km で Al, Cu, Ag の金属薄板(厚さ 0.5mm~3mm)に衝突した場合、電位変動の最大値は+4 ~ +8V 程度であり、電位変動の大きさ はターゲット材質とターゲット厚さに依存する傾向があった。

キーワード:超高速衝突、スペースデブリ、衝突プラズマ、電位変動

#### 1. 研究背景と目的

図1に示すように、宇宙機へのスペースデブリの超 高速衝突による重要な問題として、(1)ターゲット の貫通、(2)イジェクタの2次的衝突、(3)衝突 プラズマの発生、(4)衝突部での電位変化、(5) 電磁波の放射などが挙げられる。(1)~(2)は宇 宙機に対して機械的な影響を、(3)~(5)は電気 的な影響を及ぼすと考えられる。衝突は宇宙機に多く の影響を及ぼすが、本論文では、特に、衝突プラズマ と電位変化に注目した。衝突プラズマは衝突位置から 周囲の空間へと伝播していき、太陽電池などの露出し た電気部品との干渉や帯電した宇宙機表面での放電を 引き起こす可能性がある。また、衝突部での電位の変 化は宇宙機の搭載回路に影響を及ぼす可能性がある。 特に、宇宙太陽発電衛星(SPS)のように大面積の太陽 電池パネルを有する衛星では、衝突確率が高いことと 多くの電気部品から構成されるために衝突による電気 的影響が深刻であると考えられる。



図1. 宇宙機に対する超高速衝突の影響

# 2. 実験方法

### 2-1 実験配置

宇宙科学研究所の二段式軽ガス銃を使用して、金属 薄板に対する超高速衝突実験を行った。プラズマプロ ーブによる衝突プラズマの計測、ターゲット電位の計 測を行った。衝突プラズマの計測に使用したプラズマ プローブの配置を図2に示す。プラズマプローブは、 衝突側に10個(Ch1-Ch10)設置した。衝突位置からプ ローブまでの距離は、衝突側では60~200mm 程度であ る。ターゲットの電位変動を計測する場合は、図3に 示すようにして計測装置と接続とした。ターゲットと 実験冶具はカプトンテープで絶縁させた。図4に電位 計測での等価回路を示す。ターゲットが持つ全静電容 量は500~600pFであった。



図2. プラズマ計測での実験配置。

#### 2-2 実験条件

プロジェクタイルにはスペースデブリの衝突を模擬 するために直径 3.2mm、質量 47mg のアルミ球を使用 し、ターゲットには厚さ 0.5~3.0mm のアルミニウム、 銅、銀の金属薄板を用いた。プロジェクタイルの衝突 速度は 5.5~6km/s であった。衝突で生じるガス雲とプ ラズマの伝播に対する残留ガスの影響を低減させるた めに、実験時の実験チャンバーの残留ガス圧力が 4× 10<sup>-2</sup>Pa 以下(空気の平均自由行程 25cm 以上)の状態に して実験を行った。また、ターゲット電位の計測は計 5回行った。



図3. 電位計測の実験配置。実験チャンバーと実験治具はグ ラウンド電位となっている。実験治具表面に絶縁性のテープ (カプトンテープ)を貼ってターゲットをグラウンド電位か ら浮かせて、ターゲットとグラウンド間の容量に生じる電位 を計測した。



図4. 電位計測における測定系の等価回路

# 3. 電位変動の計測結果

衝突後に生じるターゲット電位の変化を計測した結 果を図5に示す。この波形のように、いずれの場合も 信号の立ち上がり後に時間と共に減衰していく 6MHz の正弦波が乗っていたが、これは計測回路中の LC 成 分による振動である。ターゲット電位の変化は、イオ ンよりも速い速度を持つ電子がターゲット近傍から離 脱し、ターゲットの電位が正になったことが原因であ ると考えられる。電位変動の最大値は、4Vから8V 程度であった。今回得られた結果を表1にまとめた。 材質ごとで電圧の最大値を比較すると、アルミニウム、 銀、銅の順で大きくなっていた。また、アルミニウム、 の場合では厚さが厚くなるほど、僅かではあるが大き くなる傾向があった。これらの材料や厚さによる傾向 は、プラズマの生成量と関係していると予想される。



図5. ターゲットの電位計測結果。Cu ターゲット、厚さ 500µm

表1.ターゲット電位の計測結果			
ターゲット材質	ターゲット厚さ	電位の最大値	
	[µm]	[V]	
Al	0.3	3.4	
Al	1.0	3.7	
Al	3.0	4.2	
Cu	0.5	8.2	
Ag	0.5	6.8	

4. 衝突によるプラズマ生成と電位の変化

プロジェクタイルがターゲットに衝突すると、高温 ガスと電離気体(プラズマ)が発生する。衝突で生じ るプラズマは、全体としては正負等量であると考えら れるが、一般的に電子の速度はイオンの速度よりも非 常に高速であるため、プラズマ生成過程の初期(衝突 の初期)では単位時間あたりにターゲットから放出さ れる電子は正イオンよりも非常に多くなり(電子電流 >>イオン電流)、ターゲットは時間と共に正に帯電 していく。ターゲットには、その時点での電荷量とタ ーゲットが持つ静電容量に応じた電位が発生するので、 離脱することができる電子は、その時点のターゲット の電位よりもエネルギーが高いもののみとなる。エネ ルギーが高い電子から順に離脱していくと考えると、 離脱可能な電子は、ターゲットが最終的に到達する電 位 V 以上のエネルギーを持っているもののみであるの で、粒子のエネルギー分布をf(ε)とすると、電子 の総量に対する離脱電子の割合は、粒子のエネルギー 分布を V~∞まで積分して求めることができる。これに ターゲットの電位が V になるまでに発生した電子の総 量 Ne をかけると、離脱電子数/Ne となる。ターゲッ トとグラウンド間の静電容量に蓄えられた電荷 Q は離 脱電子数と素電荷の積で表され、Q=e⊿Ne となる。 Q=CV であるので e∠Ne=CV となり、

$$\frac{\mathrm{CV}}{\mathrm{e}} = N_{total} \int_{V}^{\infty} f(\varepsilon) d\varepsilon \qquad (1)$$

ここで、C はターゲットの静電容量[F]、V は発生電位 [V]、e は素電荷であり 1.602×10<sup>-19</sup>[C]、N<sub>total</sub> はプラズ マの総発生量、∫f(ε)dε の項は離脱した高いエネルギー を持つ電子の割合を表しており、 $N_{total} \geq f(\epsilon)d\epsilon$ の積は 離脱電子数となる。(1)式で右辺に未知数 V を移す と(2)式のようになる。

$$\frac{c}{eN_{total}} = \frac{\int_{V}^{\infty} f(\varepsilon)d\varepsilon}{V}$$
(2)



図6. 電位変動のメカニズム

実験時と同じ条件で C=500pF として、(2) 式から 電位 V を求めた。ここでは、プラズマプローブからプ ラズマ密度を求めた時と同じく、過去に行った衝突実 験での温度計測結果を基に 5000K と 10000K の温度で 計算を行った。プラズマ発生量が 10<sup>15</sup>~10<sup>19</sup>個の範囲で 電位を計算した結果を図7に示す。プローブデータか ら求めたプラズマ総量は、アルミニウムの場合は 10<sup>16</sup> 個のオーダー、銀の場合では 10<sup>17</sup> 個のオーダー、銅の 場合は 10<sup>18</sup> 個のオーダーであったので、電位の大きさ はアルミニウムと銀の場合では 3.7~6.5V であり、銅の 場合では 5.2~9.4V である。仮定する温度による計算結 果の違いあることを考慮してもこれらの計算結果は、 表1に示した計測結果と比較してほぼ同じ程度の大き さであった。よって、電位の発生原因は、高いエネル ギーを持つ電子の離脱によりターゲットが帯電したた めであると結論される。

mg オーダーの物体が宇宙機に数 km/s で衝突した場合では leV 前後の温度のプラズマが生じ、衝突部の電位変化の大きさは数V程度であった。一方、秒速数十kmの衝突の場合では発生するプラズマは数 eV 程度であるので、微粒子の衝突の場合でも(1)式が成り立ち、同程度のプラズマ発生数であるとするならば、本実験で計測された電圧の数倍以上の電圧が生じると予想される。ここでは、一例として 20000K での計算結果を示した(図7)。





二段式軽ガス銃を使用して超高速衝突実験を行い、 プラズマプローブによる衝突プラズマの計測とプラズ マ伝播に起因するターゲット電位の変動を計測した。 ターゲット電位の変動は、衝突後に発生したプラズマ のうち、ターゲット電位に打ちかって離脱した電子に よりターゲットが帯電したために生じていると考えら れる。離脱電子による電荷 O とターゲットとグラウン ドとの間の静電容量 C から発生電位 V を計算すること ができ、実験結果をおおよそ説明できることを示した。 これらの実験データから mg オーダーの物体が宇宙 機に数 km/s で衝突した場合に生じる電位は数V~十数 V程度となると考えられる。この電圧は搭載機器の動 作電圧程度からそれ以上の大きさであり、電圧の立ち 上がりも高速であるため、衝突の電位変動で発生した ノイズが原因となって宇宙機の搭載回路が誤動作する 可能性がある。衝突プラズマの伝播とともに、衝突で 生じる衝突部の電位変化による電気的影響も宇宙機の 運用にとって非常に重要な影響を及ぼすと考えられる。

謝辞:本研究は、宇宙航空研究開発機構・宇宙科学研 究所のスペースプラズマ共同利用設備の二段式軽ガス 銃を用いて行われました。実験にご協力いただいた共 同利用運用担当者に深謝いたします。

引用:(1)薄板構造への超高速衝突により発生するプラ ズマの伝播特性、長岡洋一、田中孝治、佐々木進、日 本航空宇宙学会論文集、2012年、Vol.60, No.2