衝突による高空隙率粗粒標的の熱物性変化に関する実験的研究

嶌生有理 (宇宙航空研究開発機構)

Experimental study on collisional evolution of thermophysical properties of porous rough targets

Yuri Shimaki (Japan Aerospace Exploration Agency)

はじめに

はやぶさ2搭載小型衝突装置 SCI は多孔質岩塊から構成される小惑星リュウグウ表 層に直径 14.5 mの重力支配域クレータを形成すると同時に、副クレータを含む同心円 状の地形変化を形成した[1]. この地形変化は、長軸と短軸の比が約3である不規則形 状の SCI 前方破片によって形成されたと推定されている. 副クレータは小惑星上のク レータスケール則の構築において重要であるが、弾丸形状がクレーター形状に与える影 響はよくわかっていない. 他方、衝突直下点では弾丸と標的の破砕が生じ、その衝突残 留熱は小惑星の水質変成や脱水反応の起源と考えられている[2-4]. SCI 事後観測では人 エクレータ内外の有意な熱物性変化は検出されていないが[5]、熱カメラによるその場 衝突残留熱計測は衝突物性変化を検出する上で重要である. 本研究では弾丸形状がクレ ータ形状に与える影響および衝突残留熱計測による物性変化検出を目的として、粉体標 的への衝突実験を行った. 本年度は (1)弾丸アスペクト比が重力支配域クレーター形状 に与える影響および(2)多孔質粉体標的の衝突残留熱計測について実施する計画であっ たが、コロナ禍再拡大の影響を受けて(2)が実験中止となったため、(1)の結果について 報告する.

実験方法

弾丸はアスペクト比 h/w (h:高さ, w:直径)を変化させた円柱弾丸とサボを用い, 直径 4.8 mm のナイロン円柱 (h/w = 0.5 to 1.0), 直径 2 mm の Al/Cu 円柱 (h/w = 0.5 to 1.5), 直径 1 mm の Al/Cu 弾丸 (h/w = 1.0 to 4.0)を衝突速度 2.0–2.9 km/s で標的に衝突さ せた.弾丸加速ガスによるエジェクタ擾乱とクレータ形状変化を防止するため,チャン バー上部に風防を設置した.標的は直径 45 cm,高さ 16 cm の容器に充填した硅砂 5 号 (粒径約 400 µm)とガラスビーズ FGB300 (63–53 µm)を用いた.真空度は 3–15 Pa と した.衝突時の弾丸姿勢はチャンバー側方から高速度カメラ HPV-X とレーザー照明 CAVILUX による影写真法によって撮像し,クレーター形成過程は上方から高輝度照 明,高速度カメラ Phantom v1612,近赤外高速度カメラ Fast M3k,熱赤外カメラ BOL を用いて撮像した.実験後,レーザープロファイラを用いて 4 方向のクレータ断面形状 を取得し、クレータの深さ d,平均リム直径 D_{rim} ,平均直径 Dを計測し、複数視点のク レータ画像と Metashape を用いて形状モデルを作成した. クレータ画像から長径 a,短径 b を計測し、高速度ビデオ画像から弾丸姿勢の鉛直からのズレ角 θ を計測した

結果と議論

衝突エネルギーとクレータ平均直径の関係を図1に示す.クレータ直径は衝突エネ ルギーの増加とともに増加し、同一エネル ギーの条件では硅砂5号よりもFGB300で クレータ直径が大きかった.これは、砂の 安息角(37°)がガラスビーズの安息角

(24°)よりも大きいことに起因すると考 えられる[6].一方,弾丸姿勢の鉛直から のズレ角θがクレータ平均直径に与える影 響は小さいことがわかった.

弾丸アスペクト比 h/w とクレータの直径 深さ比 d/Dの関係を図 2上に示す. iSALE での予備計算による過渡クレータ形成結果 と同様に,弾丸密度が大きく,h/wが大き いほど(弾丸が棒形状に近いほど)d/Dが 大きいクレーターが形成された.さらに, h/w>3 で d/Dの増加が顕著であり,θが小 さいほど d/D は大きくなることがわかっ た.

弾丸アスペクト比 h/w とクレータ楕円率 b/aの関係を図 2下に示す.その結果,h/w >3かつθ>20°では b/a < 0.96となるもの の,本実験条件でのクレータ楕円率は 0.92 以上と真円に近いことがわかった.細粒で 安息角の小さい FGB300では楕円率が 1 に 近いことから,過渡クレータ形成後の壁面 崩落によって最終クレータ形状が支配され ていることを示唆している.

室内実験や宇宙衝突実験から,SCIのよ うな中空弾丸が形成するクレータ直径は, 同等質量の稠密な弾丸によって推定できる ことがわかっている[1].他方,本実験結果 から,棒形状の弾丸はクレータ直径と楕円



図 1. 衝突エネルギーとクレータ直径の関係. プロット内数値は弾丸姿勢の鉛直からのズレ角 θ を示す.



図 2. (上)クレータ直径深さ比 d/D,および (下)クレータ楕円率 b/a の弾丸アスペクト比 h/w 依存性.

率に与える影響は小さいが,直径深さ比を有意に増加させることを示した.これは,棒 形状弾丸の場合は通常の点源近似よりも深くまで弾丸が貫入することを示している.本 実験結果から,副クレータ解析における直径計測は不規則形状の SCI 前方破片を同等 質量の稠密な弾丸によって推定できることが示唆された.

謝辞

本研究の遂行にあたり、宇宙航空研究開発機構宇宙科学研究所の超高速衝突実験共同 利用施設を利用しました.熱赤外カメラは立教大学の福原哲哉氏の装置を使用させてい ただきました.JAXA/ISASの長谷川直氏と木内真人氏には実験遂行にご協力いただき ました.千葉工大の黒澤耕介氏には様々な助言をいただきました.ここに記して謝意を 表します.

参考文献

- [1] Arakawa, M. et al. (2020) Science, 368(6486), 67-71.
- [2] Rubin, A. E. (2005) Scientific American, 292(5), 80-87.
- [3] Sugita, S. et al. (2019) Science, 364(6437), eaaw0422.
- [4] Yasui, M. et al. (2021) Communications Earth & Environment, 2(1), 1-8.
- [5] Sakatani, N. et al. (2020) 51st Lunar and Planetary Science Conference, #1358.
- [6] Kiuchi, M. (2019) PhD. Thesis.