レーザーによる宇宙デブリ脱軌道 Deorbiting of Space Debris by Laser Ablation

○戎崎俊一,和田智之 (理研), 佐宗章弘(名古屋大) ○T. Ebisuzaki, S. Wada (RIKEN), A. Sasoh (Nagoya University)

レーザーアブレーションによる脱軌道は、センチメートルサイズのスペースデブリの除去に有効なおそらく唯 ーの方法として近年注目を集めている。Ebisuzaki et al. (2014)によると、この脱軌道オペレーションは三段階 に分かれる。まず、超広角望遠鏡によりスペースデブリからの太陽反射光を検出し、その位置と運動方向を 大雑把に決める。超広角望遠鏡には、超高エネルギー宇宙線の検出用に開発した技術を転用して用いる。 次に、決められた位置・運動情報をもとに、宇宙デブリの方向に探索レーザービームを照射し、反射帰還光 子信号を使って、位置と速度を正確に決定し、距離情報も得る。最後に、高輝度のレーザービームを照射し、 宇宙デブリ上に収束させてアブレーションを起こし、その反力で減速し、脱軌道に導く。本講演では、このミッ ションの技術的課題を整理し、その実現に向けての段階的技術実証のプロセスを提案する。

Deorbiting by the laser ablation attracts increasing attentions as almost unique effective method to remediate cm-sized space debris. According to Ebisuzaki et al. 2014, the deorbiting operation is divided into three steps. First, a super-wide field telescope detects the reflection signal of the solar light by a space debris and roughly determines its position and moving direction. Second, laser beams are ejected to the directions of the debris to determine the position and velocity precisely as well as its distance. Finally, high intensity laser beams are focused onto the debris surface to induce laser ablation on the surface. The reaction force of the ablation leads the debris to deorbiting to the Earth's atmosphere. In this talk, we will discuss the technical challenges to achieve the mission and propose a step-by-step approach for the technical demonstration of the mission.





レーザーによる 宇宙デブリ脱軌道

戎崎俊一、和田 智之(理研) 佐宗章弘(名古屋大学)

第7回スペースデブリワークショップ 20161019



※スペースデブリ:地球衛星軌道を周回する不要な人工物体の19

Debris population



第7回スペースデブリワークショップ 20161019

レーザーによるデブリ脱軌道



JEM-EUSO (Extreme Universe Space Observatory on board Japanese Experiment Module):地球での「宇宙起因の 瞬間発光現象」を観測し、検出器が装着された宇宙スティンヨンを含む地球全体を使う新しい天文台 4

Ebisuzaki et al. 2015

世界で初めて、原理的にデブリを取り除くことが不可能ではないことを論文化

Acta Astromautica 112 (2015) 102-113



Demonstration designs for the remediation of space debris from the International Space Station



5

Toshikazu Ebisuzaki^{a,*}, Mark N. Quinn^b, Satoshi Wada^a, Lech Wiktor Piotrowski^a, Yoshiyuki Takizawa^a, Marco Casolino^{a,c}, Mario E. Bertaina^{c,d}, Philippe Gorodetzky^e, Etienne Parizot^e, Toshiki Tajima^{b,f}, Rémi Soulard^b, Gérard Mourou^b

* RIKEN, 2-1, Hirarawa, Walco 351-0198, Japan

- ¹⁶ IZEST, Ecole Polytechnique, 91128 Palaiseau, France
- ⁶ INFN, Structure of Rome Tor Vergata, Via della Ricerca Scientifica 1, Rome, Italy

⁴ University of Torino, Via P. Gluria, 1 30125 Torino, Italy

* APC-CNRS/Paris7 University, 1 rue A. Domoner L. Duquet, 75013 Paris, Hunce

Department of Physics and Astron, University of California.at hyper, hyper CF 926 Phy United States R7 UK, hyper CF 926 Physics and Astron, University of California.at hyper, hyper CF 926 Physics and Astron.

20161019

メディアの反応:海外を中心に100以上

Space Station lasers to shoot down junk in orbit

Irish Independent - Apr 22, 2015

Scientists want to fit huge lasers to the International Space Station (ISS) and use them to blast away the estimated 3,000 tons of space debris that flies around the Earth and could be putting it in danger.

International Space Station could be fitted with huge lasers to shoot down space ...

The Independent - Apr 20, 2015

When that spots a piece of dangerous debris, a laser would be used to fire at bits of space junk until it goes out of orbit and burns up as it goes back towards the Earth. The plan is one of a number of proposals for dealing with the huge amounts of "space junk" ...

Scientists propose to blast space junk with ISS-mounted laser

Delhi Daily News - Apr 18, 2015

To tackle the increasingly dense layer of miscellaneous space debris and dead satellites that are covering our planet, a team of researchers led by Japan's Riken research institute has put forward what might be the most ambitious plan to date.

Laser's blast could destroy space debris

Las Vegas Review-Journal-Apr 22, 2015

Space debris poses a threat because the objects can collide with space infrastructure like the International Space Station and satellites, ...

The Mad Plan to Clean Up Space Junk With a Laser Cannon

Wired-May 12, 2015



- 高輝度のレーザーを表面に照射
- 表面物質がプラズマ化して噴き出してくる
- ・レーザーで切断や溶接





第7回スペースデブリワークショップ 20161019

7

プラズマアブレーションによる宇宙推進



光圧 v.s. アブレーション反力

第7回スペースデブリワークショップ 20161019

9

連続 v.s. パルス

- アブレーションを起こすための敷居 –~10⁴ J m⁻²
- ・ 連続レーザーだと困難
- パルスレーザー
 -ピークパワー>>平均パワー



アブレーション反力による再突入



第7回スペースデブリワークショップ 20161019

宇宙デブリ脱軌道の三段階

a=0.5-10 cm, d~100 km, v_{rel}~1-15 km

- 1. 検出(<1 秒seconds)
 - 超広角望遠鏡 ±30°
 - 位置(Δθ < 0.07°)と運動方向を決定 (1%)
- 2. 追跡(~1秒)
 - カセグレン光学系(1.5m)
 - 探索ビーム照射($\Delta \varphi \sim 0.07^{\circ} \Delta \tau \sim 1 \text{ns}$)
 - -高精度の位置決定($\Delta\theta < 10^{-6}$ rad, $\Delta R \sim 1$ km)
- 3. 高輝度レーザー照射(~10 seconds)
 - $-E_{\rm p}\sim 10$ J, $R_{\rm p}\sim 5\times 10^4$ Hz

第7回スペースデブリワークショップ 20161019

超広角望遠鏡

- ・超高エネルギー宇宙線観測用に開発された 紫外線望遠鏡
- 超広視野: ±30度
 - 屈折光学系: 三枚のフレネルレンズ(理研大森素形 材工学研究室)
- 超高速: 2.5µs

 一位置検出型光電子増倍管(浜松ホトニクス)



13

超広角望遠鏡光学系(±30°)



Two Double sided carved Freshel Lens + Diffractive Optics 20161019





大規模フレネルレンズ製作(up to 3m)

0.000			
Tool radius	R0.5mm		
Work speed	50rpm		
Feed Speed	0.2mm/min		
Depth of cut	0.005mm/pass		
Work piece	PMMA		

Cutting condition





cutting concave surface

ペースデブリワ*ークシ*ョップ 20161019



Ground telescope





CAN (Coherent Amplification Network) Laser System



Mourou et al. 2013, nature Photonics, 7, 258-261 20

Photonics Control Technology Team, RIKEN Center for Advanced Photonics, RIKEN

20 W, 200 fs, 1030 nm ファイバーレーザー

新しいレーザーの開発と導入



Photonics Control Technology Team, RIKEN Center for Advanced Photonics, RIKEN

マルチファイバーレーザーの開発

高出力 フェムト秒近赤外 マルチファイバーレーザー



Yb:YAG Laser Ave. Power: 20W Pulse width: 200fs Rep. Rate: 50 MHz

Space CAN laser system CAN=Coherent Amplify Network



第7回スペースデブリワークショップ 20161019

23

デブリ除去への道

- 1. 25cmクラス 望遠鏡(国際宇宙ステーション)
 - デブリ検出の技術実証
 - 25 cm 紫外線望遠鏡
 - 日本・イタリア・ロシア+の協力
 - 2017年打ち上げ確定
- 2. 2.5mクラス広角望遠鏡
 - 2.5 m 広角望遠鏡
 - 日本・イタリア・ロシア+の協力で協議中
 - +CANレーザーで軌道変更の技術実証?
- 3. 専用脱軌道ミッション
 - 超広角望遠鏡+CANレーザー
 - 高度100-700kmの極軌道

専用脱軌道ミッション

- 高度900-600 km楕円軌道
- i=98.3度の太陽同期軌道
- 常に薄明帯を飛行
 太陽反対用方向を観測する
- 2.5 m 超広角望遠鏡 + Space CAN laser (500 kW)
- 動作距離: 100km
- 10³(backward)-10⁵ (forward) operation
- ~5年で大部分のデブリ(0.5-10 cm)を脱軌道







技術開発要素(1)

高輝度パルスレーザーの開発 平均レーザーパワー500 kW 高効率:~30% パルス幅:~0.1 ns 高繰り返し頻度:~50 kHz 波長:355nm 電力とバッテリー 500 kW ビームを10秒バースト照射 200秒に一回10秒 10MJ程度のバッテリー

- 発電能力(国際宇宙ステーション:130 kW) ^{第7回スペースデブリワークショップ}
20161019

Mourou Diagram



The 14-th International JEM-EUSO meeting Dec. 2-6

技術開発要素(2)

• 検出用広角望遠鏡

- 観測方向と軌道
- 軌道決定
- 属性決定
- ・レーザー射出光学系
 - 回折限界望遠鏡 (口径=1.5m 波長=355nm)
 - 高速回転に耐える高剛性(数度/秒)
 - 高輝度耐性

29

技術開発要素(3)

- ・ ソフトウエア (完全自動)
 - 検出から照射まで
 - 性格づけ(照射してよいかどうか)
- 安全性
 - 射線に運用衛星はないか?
 - 脱起動中のデブリの運用衛星への被害?

- 宇宙法·国際法
 - 所有権と司法権
 - 所有者の特定
 - 除去のための国際的な合意

まとめ

・レーザーアブレーションによる再突入: 1-10 cm

- - 射出工学系
 - 安全性と所有権の問題

第7回スペースデブリワークショップ 20161019

参君



• Apr., 19-21, Yokohama Japan

International Advisory Board

Prof. R. Li (Shanghai Institute of Optics and Fine Mechanics, China) Prof. G. Mourou (Ecole Polytechnique/IZEST, France) Prof. T. Tajima (UC Irvine, USA)

- Dref II. Vemekowa (Kusta Universit
- Prof. H. Yamakawa (Kyoto University, Japan)
- Prof. X. Yan (Peking University, China)

Science Organizing Committee

- S. Aoki (Keio University, Japan)
- H. Daido (JEAE, Japan)
- T. Ebisuzaki (RIKEN, Japan), Chair
- T. Fujii (CRIEPI, Japan)
- K. Fujita (The Graduate school for the Creation of New Photonics Industries, Japan)
- Y. Kitazawa (JAXA, IHI, Japan)
- H. Lu (Peking University)
- C. Phippes (Photonics Associates, USA)
- M. Quin (Ecole Polytechnique, France)
- A. Sasoh (Nagoya University, Japan)
- M. Vasile (University of Strathclyde)
- S. Wada (RIKEN, Japan)
- 第7回スペースデズanagisawa (JAXA, Japan)

20161019

33

TA Central Laser Facility





線形トラック法:輝点を追いかける 直線運動物体を高感度検出



Polar orbit (~800 km)





Parameters of Systems

	Prototype on ISS	Technical Demonstrator on ISS	Dedicated system	n
Target Debris Size (cm)	>1	10>a>0.5	10>a>0.5	
Target Debris Distance (km)	10-100	100	100	
EUSO Aperture (m)	0.25	2.5	2.5	
EUSO FoV	$\pm 14^{\circ}$	$\pm 30^{\circ}$	±30°	
Tracking Optics (m)	0.1	1.5	1.5	
Laser system	Solid state	10 ⁴ fibre	10 ⁴ fibre	
Pulse Energy (J)	0.1	10	10	
Pulse Duration (ns)	1	0.1	0.1	
Repetition rate (Hz)	0.1	10000	50000	
Average power (kW)	0.001	100	500	
Event per year	20-30 (detection) 2-3 iPradiation)リ 2016101	10 (backward) 300 (forward) ワークショップ 9	10⁵(forward) 10³(backward) 3	38

デブリ脱軌道技術実証衛星(1)

- レーザー: E_p=1J, τ_p=100ps, N=100Hz, P=100W, λ=1µm
 射出光学系:0.1m 回折限界光学系

 ビーム角度=10⁻⁶/0.1=10⁻⁵ rad
 ビーム角度=10⁻⁶/0.1=10⁻⁵ rad
 1 kmの距離のビーム直径:0.01 m アブレーション閾値を超える

 検出光学系:0.25cm

 直径0.1mの中空球を射出してレーザー追尾
 C=10⁻⁴ N/W: F=C*P=0.01 N
 m=0.1 kg →a=10⁻¹ ms⁻²
- 人工衛星に対する追尾実験
- 1-10 cmのデブリに対する追尾・照射実験

宇宙デブリのサイズ分布(800km)

