前 野 旭 弘,山 本 直 嗣<sup>1)</sup>,中 島 秀 紀<sup>1)</sup> 九州大学大学院 総合理工学府,<sup>1)</sup>九州大学大学院 総合理工学研究院 (原稿受付:2010年7月21日)

将来の火星などの太陽系惑星の有人宇宙探査のためには、従来にない高い比推力と大きな推力を併せ持つ宇 宙推進システム(ロケット)を開発する必要がある.その候補の一つとして、莫大なエネルギーを生成するレー ザー核融合と磁気スラストチャンバーを組み合わせたレーザー核融合ロケットが挙げられる.本章では、大阪大 学レーザーエネルギー学研究センターの共同利用研究施設にて実施した磁気スラストチャンバーの原理実証実験 について解説する.

#### Keywords:

laser fusion rocket, plasma thruster, magnetic thrust chamber, thrust stand, impulse

# 5.1 はじめに

今年2月に、ブッシュ前米政権が推進した「2020年有人 月探査計画」をオバマ新政権は白紙にし、月探査の代わり に有人火星探査計画を発表した.オバマ大統領はこの計画 について、「2025年までに長期宇宙旅行が可能な新型宇宙 船を完成させ、2030年代までに宇宙飛行士が地球と火星を 往復できるようにし、火星着陸を推進する.」と発表した. このように、宇宙開発は地球周回軌道から、火星や太陽系 惑星探査へと重点を置きつつある.地球周回軌道にある宇 宙ステーションにもあてはまることだが、このような有人 宇宙探査では、宇宙飛行士の宇宙線被爆による健康被害が 非常に重要な問題となってくる.そのため、有人宇宙探査 にはミッション期間の短縮を行うために、高速推進可能な 宇宙推進システム(ロケット)が求められている.

レーザー核融合反応は他の化学反応や核分裂反応と比較 して単位質量あたりに発生するエネルギーが非常に大き く、高温・高速のプラズマが容易に得られる。このプラズ マを磁気スラストチャンバーにおいて磁場と相互作用させ ることによって、(固体壁との相互作用無く)プラズマの 運動方向を変えることができ、大きな推力を得ることがで きる.従って、従来の宇宙推進システムと比較して、高い 排出速度(即ち高い比推力)と大きな推力を同時に達成す ることができる.この高い比推力と大きな推力により, レーザー核融合ロケットはミッション期間を短縮すること ができ、将来の火星などの太陽系惑星の有人宇宙探査を目 指した宇宙推進システムに非常に適している。また、高い 比推力は、推進剤質量の低減によるロケット積載可能質量 の増加につながり、コスト削減につながる. そして、推進 剤流量やレーザー繰り返し率を独立に調整することによっ て、比推力や推力を自由に変化させることができ、様々な

有人惑星探査に最適な運用を行うことができる[1,2].

米国の NIF (国立点火施設 National Ignition Facility) に おいて,2010年からエネルギー利得の実証に向けて核融合 点火実験が開始された.1.8 MJ のレーザー投入に対し て,その約20倍の40 MJの核融合エネルギーの出力がある. また,2030年代にはレーザー核融合炉により電力を供給す るという野心的な計画も発表されている.このように, レーザー核融合の実現性が一段と確かなものになってきて おり,レーザー核融合ロケット実現への期待も高まってい る.

最近のレーザー核融合ロケットの研究では、米国 Livermore 国立研究所のグループが図1に示す概念設計例 「VISTA」に関するレポートを公開している[3].しかし ながら、推力獲得の実証に最重要課題である磁気スラスト チャンバー中のプラズマ挙動についてはほとんど議論がな されていない.



図1 VISTA 概念図(提供:矢沢サイエンスオフィス).

5. Study on Laser Fusion Plasma Propulsion

MAENO Akihiro, YAMAMOTO Naoji and NAKASIMA Hideki

authors' e-mail: maeno@aees.kyushu-u.ac.jp, yamamoto@aees.kyushu-u.ac.jp, nakasima@aees.kyushu-u.ac.jp

Special Topic Article

そこで、本研究グループは大阪大学レーザーエネルギー 学研究センター(レーザー研)の共同利用研究施設を利用 して、磁気スラストチャンバー中のプラズマ挙動について の模擬実験を実施した.本章では、そこで得られた成果等 について紹介する.

### 5.2 磁気スラストチャンバーについて

レーザー核融合ロケットの推進機構である磁気スラスト チャンバーの推進原理を図2に示す.レーザー核融合プラ ズマを超電導コイルによる磁場中で生成させると、プラズ マ粒子は反磁性電流が流れるように運動を始める.この反 磁性電流と磁場の相互作用によってプラズマを排出するこ とで推力を得る.つまり、反磁性電流によって磁場は排除 され、圧縮され、プラズマに対して強い力を及ぼすように なる.プラズマは磁場により後方へ押し戻されて、プラズ マの運動方向を変化させる.

# 5.3 EUV データーベースレーザー装置を用いた 実験

レーザー核融合ロケットの根幹をなす磁気スラストチャ ンバーに関する研究は主に数値シミュレーションが中心で あったので,磁気スラストチャンバーが実際にインパルス (1ショットあたりに得られる推力)を得られるかどうか は長年確かめられて来なかった[4-7].そこで,本研究グ ループでは磁気スラストチャンバーの実験的実証のために はインパルス測定が最適な計測方法であると考え,レー ザー研の共同利用研究施設である EUV データーベース レーザー装置にて実験を実施した.

実験で用いた、レーザー生成プラズマと磁場との相互作 用によるインパルスを測定する実験器具を図3(a)に示す. これは振子の原理を応用した振子式スラストスタンドとい うもので、相互作用により振子の上部に設置した推進器





- (a) 超電 導 コイル磁場中に レーザー核融合プラズマが 生成される.
  - (b) プラズマ膨張によってコ イル磁場が圧縮される.



(c) コイル磁場が元に戻ろうとする力によって、プラズマが押し 出される.

図2 磁気スラストチャンバーの推進原理.

(永久磁石) にインパルスが与えられると振子が振れるの で、この振幅を下部に設置した変位センサーで追いかける 仕組みである[8,9]. このインパルスと振幅の最大値の間 には線形性が成り立つと仮定できる.したがって、荷重変 換器による既知のインパルスを与えることによって校正し た校正値を用いて、実験で測定されたショットごとの最大 振幅からインパルスを求めることができる.磁気スラスト チャンバーを形成する磁場には、ここでは、永久磁石(ネ オジウム円柱磁石)を使用した.つまり、推進器はこの磁 石により形成される。また、レーザー生成プラズマ粒子が 測定器具へ衝突することによる振子の振れを防ぐために, 永久磁石の前面1mmの位置にポリスチレン板のシールド を取り付けた.磁場中のプラズマは、レーザー波長 1064 nm のシングルショット Nd:YAG レーザー (レーザー 集光径が 500 μm)をポリスチレン球状ターゲット(ター ゲット直径が 500 µm) に照射して生成した.

真空容器内での実験配位を図3(b)に示す.レーザー生 成プラズマはレーザー入射方向ヘプラズマが噴出しやすい ので,アブレーションプラズマを強い磁場で受け止めるこ とができれば相互作用により生まれるインパルスは大きく なると考えられる.また,レーザー生成プラズマに磁石を 近づければ,それだけ強い磁場がプラズマと相互作用す る.その構造上,円筒磁石は円柱磁石よりもサイズが大き くなり,また,磁石近傍の磁場はすぐ弱くなってしまう. そこで,ここでは,ネオジム円柱磁石(直径16mm×長さ 10mm)を長さ方向に6個並べたものを使用したが,ネオ ジム円柱磁石の中心軸とレーザー光軸との角度が0度の位 置にネオジム円柱磁石を設置することは不可能となる.ま た,真空容器内にはターゲットがレーザー焦点(真空容器



中心) に設置されるように監視するカメラが設置されてい るので,このカメラの視界を測定器具が遮らないように測 定器具を配置する必要がある.このため,ネオジム円柱磁 石を取り付けた振子式スラストスタンドを,ターゲットま での距離が11mm,レーザー光軸との角度が45度となるよ うに配置し,インパルス測定実験を実施した.

ネオジム円柱磁石の代わりに鉄を振子式スラストスタン ドに取り付けて磁場が形成されてない状態で実験を行っ た.このとき,測定されたインパルスは測定限界未満だっ たので,シールドは有効であった.つまり,磁場なしでは インパルスを得られないということを確認できた.

ネオジム円柱磁石を振子式スラストスタンドに取り付け た磁場有でのインパルス測定結果を図4に示す.図4から も明らかなように、ここでは、インパルスを測定すること ができた.このインパルスはレーザー生成プラズマと磁場 の相互作用のみによって得られたものだと断定することが できる.したがって、磁気スラストチャンバーがインパル スを生み出すことを実験的に実証することができた.

また, EUV データーベースレーザー装置では, レーザー パルス幅は 2~10 ns の範囲で, レーザーエネルギーは最 大 2.0 J (10 ns/1064 nm) まで変化させることができる. 図 4 には, レーザーパルス幅を 9 ns(●)と 3 ns(○)に設定 したときのレーザーエネルギーに対するインパルス測定結 果を示す.各点では 3 回以上の測定を行い,エラーバーは その標準偏差を示している.この図から,磁気スラスト チャンバーはレーザー推進と同様に,レーザーエネル ギー,レーザーパルス幅がそれぞれ大きくなると,インパ ルスが大きくなることを確認した[1].ターゲット直径 100 µm においても,同様の実験を行ったが,インパルスは 500 µm のときよりも小さかった.

### 5.4 激光 XII 号を用いた実験

EUV データーベースレーザー装置を用いたインパルス 測定実験から,磁気スラストチャンバーの概念を実験的に 実証することができた.そこで,レーザーエネルギーがkJ オーダーで生成したプラズマの磁気スラストチャンバー内 での挙動を確認するために,レーザー研の共同利用研究施 設である激光 XII 号チャンバー2 にてインパルス測定実験 を実施した.実験方法は, EUV データーベースレーザー 装置を用いた実験とほぼ同じであるが,ネオジム円柱磁石 の形状(直径 50 mm×長さ 40 mm),振子式スラストスタ ンドの構造(図5(a)参照),ターゲットの種類(直径 1.5 mmのポリアセタール球状ターゲット)が異なる.

真空容器内での実験配位を図5(b)に示す.振子式スラ ストスタンドを、ターゲットまでの距離が33mm、レー ザー光軸との角度が66.5 度となるように設置し、インパル ス測定実験を実施した.

レーザーはシングルショットのガラスレーザーで、レー ザーパルス幅が1.3 nsのもとで、レーザー波長を $\omega$ (1053 nm),2 $\omega$ (527 nm),3 $\omega$ (351 nm)と変化させ、各 レーザー波長におけるレーザーエネルギーに対するインパ ルスを測定した、測定結果の概略ではあるが、 $\omega$ の場合は



図4 レーザーパルス幅9ns(●), 3ns(○) における, レーザー エネルギーに対するインパルス測定結果.



図5 激光 XII 号における実験.

3 $\omega$  に比ベインパルスが小さいことがわかった.また、2 $\omega$ と3 $\omega$ では、インパルスが同等であることがわかった.例え ば、レーザーエネルギーが560 J 近傍の場合、6.4 mNs (3 $\omega$ , 550 J@shot no. 33453)、5.0 mNs (2 $\omega$ , 568 J@shot no. 33456)、1.3 mNs ( $\omega$ , 548 J@shot no. 33442) であった.よっ て、本実験では短波長レーザーのほうがレーザー生成プラ ズマと磁場の相互作用によるインパルスが大きいことを実 験的に実証することができた.また、ICCD によるシュ リーレン測定も併せて行ったが、現在これらのデータに関 しては解析中なので、またの機会に紹介したい.

## 5.5 思いつくままに

本研究グループは、2008年度から共同利用研究施設であ

るレーザー研の EUV データーベースレーザー装置 を、2009年度から激光 XII 号を利用して実験をさせていた だいており、それにより多くの研究成果を出している.現 在, レーザー研で実験を行うに当たり, 困ることはほとん どなくなったが、実験初期の段階では戸惑うことが多々 あった. それは、本研究グループがレーザー生成プラズマ 実験に対してまったくの初心者であったからである.これ は、本研究グループはレーザー装置を持たず、レーザー生 成プラズマ実験に関するノウハウの蓄積もなかったからで ある. 当然, レーザー研で行う実験の予備実験も行うこと はできなかった. このような研究グループは共同利用研究 コミュニティにおいては稀だと聞いている.このことは本 研究グループにおいて大きなウィークポイントであった が、これを克服するため、実験装置の詳細な情報を入手す ることは大変重要であったと思っている. 例えば, 真空容 器の CAD データや、実験に利用できるポートやねじの位 置・サイズの確認である. 前章で紹介したように, 我々の 研究グループでは光学測定よりも機械測定を重視していた ので,真空容器内に測定器具を設置する必要があった. そ こで、これらの情報から最適な測定器具の設計・配置を考 える必要があった.しかし、測定器具を製作しても、実験 当日に何かしらの不都合があってはそれまでである. そこ で、実験当日よりも一か月程前に実験器具をキャンパスの ある福岡からレーザー研のある大阪まで持っていき, 事前 に下見を行い、うまく設置されるかを確かめた.しかし、 周到に準備をしていても、情報の誤認から上手くいかない こともあった. 例えば、前章で述べたようなターゲット監 視カメラの視界である.この監視カメラの視界を測定器具 が遮ってしまったが、実験当日までに測定器具の配置を調 整することによって問題なく実験を行うことができた. こ のことからも、下見の重要性がわかっていただけるだろ う. また, EUV データーベースレーザー装置, および, 激 光 XII 号の2つの装置にて実験を行うことができた.これ は、予備実験を行えない本研究グループにとっては幸い で, EUV データーベースレーザー装置において, レーザー 生成プラズマ実験の経験が得られた. また, その経験を激 光 XII 号に応用するという機会に恵まれた. このように, 共同利用研究施設を利用させていただく良い機会に恵ま れ,その結果,磁気スラストチャンバーの実験的実証を行 えたことを感謝したい.

#### 5.6 まとめ

本研究では、レーザー研の装置を用いて、レーザー生成 プラズマが発生する推力を磁気スラストチャンバーにて初 めて直接測定した.これにより、磁気スラストチャンバー が有効に働くことが実証された.EUVと激光 XII 号の 2つ の装置を相補的・有機的に用い効果的に実験が行えた.す なわち、小型装置で問題点の発見と解決を行い、その経験 を激光 XII 号に生かせた.また、スケーリング則を議論で きるのも利点である.もちろん、激光 XII 号でしかできな いこともある.激光 XII 号ではエネルギー100 J 以上が容易 に得られ、今後チャンバー1を用いれば照射対称性も改善 される.今後とも、この2装置を有効に利用して研究を行 いたい.将来的には、NIF での実験を計画する.この装置 では、核融合プラズマが発生するので、より現実の条件に 近いパラメータで実験ができる.

#### 謝辞

本研究を行うにあたり,受け入れ研究者をはじめ,この 機会を与えてくださった,レーザー研の皆様に感謝いたし ます.また,本研究は,日本学術振興会科学研究費補助金 (課題番号21360418),および,大阪大学レーザーエネル ギー学研究センターの共同利用・共同研究「課題番号 A 1-01および B1-19」のもとに実施された.

### 参 考 文 献

- [1] 内田成明:プラズマ・核融合学会誌 83,271 (2007).
- [2] 安藤 晃:プラズマ・核融合学会誌 83,271 (2007).
- [3] C.D. Orth, VISTA-A Vehicle for Interplanetary Space Transport Applications Powered by Inertial Confinement Fusion, UCRL-TR-110500 (2003).
- [4] Y. Nagamine and H. Nakashima, Fusion Technol. 35, 62 (1999).
- [5] T. Muranaka, Y. Nagamine, H. Uchimura and H. Nakashima, Development of a Three Dimensional Hybrid Code for Analyses of Plasma Behaviors, Engineering Sciences Reports, Kyushu University, 22, 309 (2000).
- [6] Y. Kajimura, R. Kawabuchi and H. Nakashima, Fusion Eng. Des. 81, 2871 (2006).
- [7] K.V. Vchivokv, H. Nakashima, Y.P. Zakharov, T. Esaki, T. Kawano and T. Muranaka, Jap. J. Appl. Phys. 42, 6590 (2003).
- [8] 各務 聡:液体推進剤を用いたパルス型プラズマスラ スタに関する研究,博士論文,東京大学大学院 (2002).
- [9] H. Koizumi, A. Kakami, K. Komurasaki and Y. Arakawa, J. J. Soc. Aeronautical and Space Sci. 51, 270 (2003).