## 科学研究費助成事業

研究成果報告書

平成 30 年 5 月 3 1 日現在 機関番号: 14501 研究種目: 挑戦的萌芽研究 研究期間: 2016~2017 課題番号: 16K13920 研究課題名(和文)電気推進プラズマエンジンのための可変ピッチヘリカルアンテナの研究 研究課題名(英文)Studies of variable-pitch helical antenna for plasma thruster 研究代表者 竹野 裕正 (Takeno, Hiromasa) 神戸大学・工学研究科・教授 研究者番号:90216929 交付決定額(研究期間全体):(直接経費) 2,700,000円

研究成果の概要(和文): 研究代表者等は,推力・比推力を独立制御する単一ヘリカルアンテナ型電気推進用 プラズマエンジンを提案した.単一アンテナのため,必ずしも効率が良くない.研究代表者は,アンテナの軸方 向長を変化できる可変ピッチヘリカルアンテナを改善策として着想した.この課題の目的は,その有用性を実験 的に調べることにある. 模擬実験装置用に実際に可変ピッチヘリカルアンテナを試作した.アンテナ長変化に対して,プラズマ生成密 度の高周波電力・磁場依存性は変化し,アンテナ長の効果を示唆する結果が得られた.しかし,高周波磁場計測 では波動の励起は確認されなかった.今後,効果の物理機構を追及する必要がある.

研究成果の概要(英文): The group of the researcher proposed a plasma thruster with a single helical antenna in which thrust and specific impulse could be controlled independently. As it consists of a single antenna, efficiency is not necessarily high. The researcher inspired an idea of a variable-pitch helical antenna which had a function of variable axial length to improve the efficiency. The purpose of the project is to examine the effectiveness of the antenna. A prototype antenna was manufactured to be applied to an experimental simulator. The dependence of

produced plasma density on rf power or external magnetic field varied according to antenna length, suggesting an effect of variable antenna length. An excitation of waves, however, was not found by rf magnetic field measurement. The physical mechanism of the effect should be examined in the future.

研究分野:プラズマ理工学

キーワード: ロケット プラズマ推進 ヘリカルアンテナ

## 1.研究開始当初の背景

近年の宇宙探査では,惑星間などの長距離 を航行する必要も多い.この場合,航行機に 求められる性能では比推力の比重が増す.搭 載する燃料を効率的に使用するため,エンジ ンの形式として,推力と比推力とを独立制御 することが求められる.プラズマ推進エンジ ンは有望で,典型的な推力・比推力独立制御 型として VASIMR がある.

VASIMR では、推力および比推力の制御に, プラズマ密度およびイオン温度をそれぞれ 用いている。これらの制御には,プラズマ生 成およびイオン加熱専用の高周波電力系を 用いており,装置が大型になる.研究代表者 のグループでは,推力・比推力独立制御型の エンジンを,周辺機器を含めて小型軽量化す る研究を進めている.その成果の一つとして, 単一のヘリカルアンテナおよび高周波電力 系での推力・比推力独立制御システムを着想 した.これは,ヘリカルアンテナの双方向励 起特性に着目して,プラズマの生成と加熱に 有用な電磁波を単一のアンテナから放射す るものである.

## 2.研究の目的

推力・比推力独立制御型プラズマエンジン では,プラズマ生成および加熱は,それぞれ に適したプラズマ中の電磁波を介して電力 注入して実現する.単一ヘリカルアンテナ型 プラズマエンジンでは,推力および比推力の 絶対量を高周波電力で,両者の比を外部磁場 強度で,それぞれ制御することを想定してい る.外部磁場強度の条件が両者の比の制御に 用いられるので,アンテナの放射スペクトル が励起される電磁波に必ずしも適合せず,励 起効率が必ずしも十分でない.

本研究では,この問題に対して,斬新な着 想:アンテナ自体の物理サイズを変化させる こと(可変ピッチヘリカルアンテナの構成) を提案する.放射アンテナは金属製のリジッ ドな構造物であるという既成概念を破り,波 動励起効率を改善するよう,その軸方向長を 変化できるよう,構成する.図1に軸方向長 可変機構の概念図を示す.アンテナストラッ プを蛇腹状金属板で構成し,その曲げ伸ばし で軸方向長を変化させる.



図1 軸方向長可変機構の概念図

単一ヘリカルアンテナ型プラズマエンジンでは,高周波電力および外部磁場強度でプラズマ中の電磁波の波長が決まる.これに合わせて適切な放射スペクトルとなるよう,アンテナ長を制御することにより,装置の高効率動作を助けることができる.

本研究では,以上の着想の有効性を模擬実 験で確認することを目的としている.実際に 可変ピッチへリカルアンテナを製作し,既設 の模擬実験装置において,その有用性を実験 的に確かめる.

3.研究の方法

(1) 模擬実験装置

図2に,既設の電気推進プラズマエンジン 模擬実験装置の概略構成図を示す.



図2 模擬実験装置概略構成図

真空容器は,プラズマ源部である 100mmφ のガラス管と,噴射(磁気ノズル)部である 350mmφのステンレス管とで構成される.ガ ラス管に巻き付けるようにヘリカルアンテ ナを設置する.本研究で導入した 13.56MHz の高周波増幅器を含む高周波系より高周波 電力が供給される.*I*<sub>B</sub>はガラス管領域に配置 したソレノイドコイルに流す電流で,向きも 含めて外部磁場強度を制御する.以下では, 磁場が装置下流側および上流側に向いた状 態を,それぞれ *B*//+*z* および *B*//-*z* の記号で示 す(*z*軸は図2右向き).ガラス管の上流部に ガス導入口があり,ピエゾバルブで圧力調整 を行う.本研究では,専らアルゴンを用いた.

生成プラズマの密度を,ステンレス管部に 設置した静電プローブで測定する.本研究で は,励起波動を測定するために,ガラス管の プラズマ源部に高周波磁気プローブを設置 した.一巻コイルの構成で,高周波磁場の軸 方向成分を検出する.磁気プローブは,軸方 向および径方向に可動である.

(2) 可変ピッチヘリカルアンテナ

図 3 に試作した可変ピッチヘリカルアンテ ナの外観を示す.

本体の電流経路は全て銅板である.ライト ヘリカルアンテナで,外部磁場方向に左旋偏 波を,外部磁場反対方向に右旋偏波を,それ ぞれ放射する.ヘリカルストラップを蛇腹状 銅板としている.軸方向両端と中央部を絶縁 物製の枠で固定している.三つの絶縁枠は金 属ロッドで連結され,軸方向に可動である. 枠に固定されたヘリカルストラップは,枠の 移動に合わせて伸縮し,全体としてアンテナ 長 Laが変化する.



図3 試作可変ピッチヘリカルアンテナ

4.研究成果

(1) プラズマ生成実験

前節の実験装置で,プラズマ生成実験を 行った.ヘリカルアンテナの双方向励起特性 に着目して,磁場の向きを下流向き/上流向 き(前節で記号を定義)で変化させた.

図 4 は ,  $L_a = 24$  cm での結果で, 縦軸は静 電プローブで測定したイオン飽和電流, 横軸 は磁場コイル電流  $I_B$  である.高周波発振器 (SG)の出力で高周波電力を変化させた.(a) B//+z, (b) B//-z のいずれにおいても,高周波電 力の増大に対して密度は増加するが,磁場に 対する依存性は異なる  $I_B > 100$  A において, (b) B//-z では磁場に比例して密度が増大する が, (a) B//+zでは一定に近く, SG が 3.5 V<sub>pp</sub> では  $I_B = 150$ -200 A に密度の増大が見られる.





図 4 L<sub>a</sub> = 24 cm での生成密度磁場依存性

図 5 は,同様に示した L<sub>a</sub> = 18 cm での結果 である.図4と比較して,(a) *B*//+*z*の SG が 3.5  $V_{pp}$  での  $I_B$  = 150-200 A に対する密度の増 大は見られない.また,(b) B//-z での磁場に 対する密度の比例的増加は図 4 ほど明確でな く,SG が 3.5  $V_{pp}$ では  $I_B$  = 200 A で極大を示 す.



図 5 L<sub>a</sub> = 18 cm での生成密度磁場依存性

以上の様に,異なったアンテナ長では,生 成密度の磁場依存性・高周波電力依存性が異 なった.本研究の着想である,アンテナ長の 変化による放射スペクトルの変化が,プラズ マ生成効率の変化として,生成密度の依存性 に現れているものと期待される.

(2) 波動計測

プラズマ源部に配置した高周波磁気プ ローブで,プラズマ中の高周波磁場の軸方向 成分を計測した.L<sub>a</sub> = 18 cm および I<sub>B</sub> = 150 A で, B//+z, B//-z の両条件で行った.

図 6 は,中心軸上で軸方向(z)分布を調べた 結果である.アンテナは-90 mm < z < 90 mm に配置されている.(a)の振幅の分布では,ア ンテナ配置領域で増大が見られるが,測定範 囲全域で大きくは変わらない.また,*B*//+z, *B*//-zの間でも大きな違いは見られない.一方, (b)の位相の分布によると,0 mm < z < 100 mm の範囲で位相が低下している.*B*//+z,*B*//-zの 間の違いは,やはり大きくない.

ヘリカルアンテナの励起特性を考慮すれ ば,B//+zおよびB//-zで,それぞれ上流(-z) および下流(+z)方向への進行波のもつ高周 波磁場の存在が期待できる.進行波の場合, 位相が(波長に応じて)位置に比例して変化 するが,この測定結果では確認できない. B//+zでの上流(-z)方向の励起では,プラズマ 源端部の金属壁で反射され,定在波が形成される可能性があるが, B//+z, B//-z の間の違いが大きくなく,この現象も見いだせない.







図<br />
6 高周波磁場の軸方向分布







図7 高周波磁場の径方向分布

プローブは,シャフトを軸として回転可能 (回転角をα,とする)で,これにより,径方 向(r)の変化を測定できる.

図7は径方向分布の測定結果である.使用 しているヘリカルアンテナは,方位角方向(θ) モード数は1であり,励起される波動の軸方 向磁場成分はJ<sub>1</sub>(r)cosθに比例する(J<sub>1</sub>は1次の 第1種ベッセル関数).よって,振幅の径方向 分布は軸上で小さく,またα<sub>p</sub>の正負で位相が 反転することが期待される.図7の結果は期 待とは異なっており,伝搬波動の高周波磁場 が見いだせない.測定されたものは,アンテ ナの近傍電磁界と考えられる.

高周波磁場の計測結果からは,波動の励起 は確認できなかった.生成されたプラズマの 密度がアンテナ長に対して異なった外部磁 場や高周波電力依存性となる現象は,その物 理機構の追及が必要である.

5.主な発表論文等

(研究代表者、研究分担者及び連携研究者に は下線)

[学会発表](計 5件)

- (1) 乾健人, 來田真之, 清水祐樹, 中本聡, 市村和也, <u>竹野裕正</u>, 単一ヘリカルアンテナ型電気推進エンジンにおける生成プラズマの径方向分布に関する研究, 平成29 年電気関係学会関西連合大会, 2017
- (2) 來田真之,乾健人,中本聡,市村和也,<u>竹</u> <u>野裕正</u>,単一ヘリカルアンテナ型電気推 進エンジン模擬実験におけるイオンエ ネルギー分布の径方向依存性, Plasma Conference 2017, 2017
- (3) 清水祐樹,中本聡,市村和也,<u>竹野裕正</u>, 単一ヘリカルアンテナ型電気推進エンジンのアンテナ長変化によるプラズマ生成の制御に関する研究, Plasma Conference 2017, 2017
- (4) 倉下典也, 來田真之, 清水祐樹, 中本聡, 市村和也, 竹野裕正, 単一ヘリカルアン テナを用いた電気推進エンジンにおけ るイオン加熱効果の測定, プラズマ・核 融合学会第 33 回年会, 2016
- (5) 來田真之, 倉下典也, 中本聡, 市村和也, <u>竹野裕正</u>, 単一ヘリカルアンテナ型電気 推進エンジンのガス圧力制御によるプ ラズマ生成量の変化に関する研究, 平成 28 年電気関係学会関西連合大会, 2016

6.研究組織

(1)研究代表者
 竹野 裕正 (TAKENO, Hiromasa)
 神戸大学・大学院工学研究科・教授
 研究者番号:90216929