# 多种工质下螺旋波等离子体源波场结构 数值模拟

谢 平<sup>1</sup>,段朋振<sup>1</sup>,李益文<sup>2</sup>,翟旭升<sup>1</sup>

(1.空军工程大学航空机务士官学校,河南信阳464000;2.空军工程大学等离子体动力学重点实验室,陕西西安710038)

摘 要:针对螺旋波等离子体放电机理,开展了多种工质条件下的螺旋波放电等离子体内波场结构数值模拟研究。计算发现:氦气等离子体的E,分量在径向边界处的峰值更为突出,有利于等离子体在径向的输运,波电场径向分量决定了电流密度径向分量在内部的表现。在0.266 Pa和1.064 Pa两种气体压强条件下,通过波场结构验证 了气压对于波阻尼影响的结论。波场结构是螺旋波在等离子体内传播以及能量沉积的微观体现,研究螺旋波波场 结构是揭示其高电离效率的重要途径。初步探索了功率耦合机制,为实验系统优化及实验方案设定奠定理论 基础。

关键词:螺旋波等离子体;波场结构;工质气体;压强;数值模拟
中图分类号: V 439<sup>+</sup>.2
文献标志码: A
DOI: 10.19328/j.cnki.1006-1630.2020.06.006

# Numerical Simulation of Wave Field Structure of Helicon Wave Plasma Source under Various Working Gas

XIE Ping<sup>1</sup>, DUAN Pengzhen<sup>1</sup>, LI Yiwen<sup>2</sup>, ZHAI Xusheng<sup>1</sup>

(1.Aviation Maintenance NCO School, Air Force Engineering University, Xinyang 464000, Henan, China;
2.Science and Technology on Plasma Dynamics Laboratory, Air Force Engineering University,
Xi'an 710038, Shaanxi, China)

Abstract: Aiming at the mechanism of helicon wave plasma discharge, a numerical simulation study of the internal wave field structure of the helicon wave discharge plasma under various working gas conditions is carried out. It can be found in the calculation that the peak of the  $E_r$  component of the helium plasma at the radial boundary is more prominent, which is beneficial to the transport of the plasma in the radial direction. The radial component of the wave electric field determines the internal performance of the radial component of the current density. Under the two gas pressure conditions of 0.266 Pa and 1.064 Pa, the conclusion of the influence of air pressure on wave damping was verified by the wave field structure. The wave field structure is the micro-representation of the propagation of the helicon wave in the plasma and the energy deposition. It is an important way to reveal its high ionization efficiency by studying the structure of the helicon wave field. The power coupling mechanism is initially explored, which is a theoretical foundation for the optimization of the experimental system and the setting of the experimental scheme.

Key words: helicon wave plasma; wave field structure; working gas; pressure; numerical simulation

0 引言 电推进系统被广泛地用于卫星推进及姿态控 制中,其中部分卫星已经飞越月球用于深空探测计划<sup>[1]</sup>。相比于化学推进器,电推进的优势在于其推

收稿日期:2020-03-05;修回日期:2020-08-10

基金项目:国家自然科学基金(51776222,61627901)

作者简介:谢 平(1982—),男,硕士,主要研究方向为航空航天推进系统。

通信作者:段朋振(1993-),男,硕士,主要研究方向为航空航天推进系统、等离子体放电实验及仿真。

进工质的利用效率更高<sup>[2]</sup>。对于典型的液体双基推 进剂,排气速度局限于2.9~4.5 km/s范围内;相比 较而言,电推进系统通过电场或磁场直接加速推进 剂<sup>[23]</sup>,排气速度能够达到3~100 km/s范围<sup>[25]</sup>。化 学推进器的比冲特点,从根本上限制了其执行某些 特殊类型任务的能力。与此相比,更高排气速度、 更大质量比和更高比冲的电推进器成为了人们关 注的热点,其成熟的应用将为空间飞行器提供更大 的装载量,或者完成之前不可能完成的探索任务。

目前,国际上应用较多的电推力器主要包括霍尔推力器、离子推力器<sup>[6]</sup>,是在轨空间飞行器的主要 推进系统,其优势在于大比冲和高效率。此外,还 有电弧推力器、磁等离子体动力推力器、脉冲等离 子体推力器、场发射离子推力器、螺旋波推力器等 其他类型的电推力器。

螺旋波推力器是近阶段新兴的航天电推进器 形式,其等离子体源采用螺旋波放电模式,等离子 体的加速方式有栅极加速、双层加速、磁场加速、回 旋共振等多种方式。螺旋波等离子体放电效率非 常高,在相近的功率和工质条件下,等离子体密度 相比于其他放电模式,能够高出近一个数量级[7]。 相比于其他电推进系统,螺旋波推进器具有效率更 高、比冲更大、无需中和机制、无电极烧蚀等优点, 具有良好的空天应用前景。澳大利亚、美国、欧洲 等航天局和科研机构,在该领域大力开展了关键技 术和应用基础的研究工作[8]。国内学者也针对实验 和仿真展开了相关研究,大连理工大学夏广庆等<sup>[9-10]</sup> 从2009年开始研究螺旋波放电特性,设计了地面实 验原理样机并开展了相关实验研究,针对双层机构 建立了一维全粒子 PIC 模型,围绕电子加热模型与 等离子体膨胀模型展开了讨论,计算得到了不同条 件下螺旋波双层机构内的等离子体分布。

螺旋波放电经历了由容性放电向感性放电,以 及由感性放电向螺旋波放电的模式转换<sup>[11-13]</sup>。在低 磁场或者低功率条件下,天线的静电电位以容性方 式将功率耦合到近壁面气体,并将气体击穿为弱电 离等离子体。随着功率的增加,天线的波动磁场在 管内部诱导出强电场,等离子体密度跃升,但是并 不足以维持波耦合模式,即不能满足螺旋波传播的 色散关系,放电进入非共振感性耦合等离子体 (ICP)阶段,进一步增加功率导致密度增加,当等离 子体密度满足色散关系,产生螺旋波。密度发生第 二次跳变,使得放电模式转变为螺旋波放电。当放 电进入螺旋波放电模式后,特定长度的天线激发出 波长一定的螺旋波,此时等离子体密度与磁场强度 成比例<sup>[14-15]</sup>。

在较低压强范围,无碰撞加热机制为主要功率 耦合机制,而在高压强范围,电子-中性粒子的碰撞 频率更高,碰撞加热占据优势<sup>[12]</sup>。无碰撞电子加热 通过波的电磁场和等离子体电子之间直接或间接 相互作用产生,无碰撞加热机制非常复杂,国际上 已争论多年,目前仍未达成一致见解<sup>[16-18]</sup>。CHEN 等<sup>[18]</sup>提出了加速电离电子的朗道阻尼作用,SHAMRAI 等<sup>[16]</sup>提出了加速电离电子的朗道阻尼作用,SHAMRAI 等<sup>[16]</sup>提出不同磁场强度下TG波-螺旋波的模式耦合 机制,CHARLES等<sup>[19]</sup>提出径向密度梯度引起对射 频功率的共振吸收、径向局部螺旋波(RHL)在轴向 形成驻波形态等。

虽然螺旋波放电机理复杂,但学者们从未放弃 对于真理的探究,大量实验的开展推动了螺旋波等 离子体的应用,领域内专家相继编写多种计算机程 序,对螺旋波等离子体内部以及放电过程进行计算 分析。其中ARNUSH等<sup>[20-21]</sup>编写的HELIC程序, 在国际上知名度较高,领域内专家学者比较认可。 本文采用该HELIC程序对螺旋波放电进行数值模 拟研究,初步探索放电机理,研究不同工质条件下 等离子体的波场结构,为实验系统优化及实验方案 设定奠定理论基础。

1 计算模型

## 1.1 HELIC 程序简介

HELIC程序可用于射频等离子体源和放电实验的设计验证。结合边界条件,该程序通过求解4 个径向耦合微分方程来获得2个独立的波,即螺旋 波(Helicon Wave)和 TG 波(Trivelpiece-Gould Wave),输出等离子体中波磁场、波电场、电流密度、 相对功率沉积密度等特征参数。HELIC程序包含2 个基本设定:1)外部直流磁场在轴向和径向必须是 均匀的;2)忽略等离子体的激发和输运过程。

假设等离子体是周向对称、轴向均匀的圆柱型 等离子体,磁场强度、电子温度、等离子密度和气体 压强等参数可根据实验结果或目标结果设定。该 程序包括以下效应:电子-中性粒子、电子-离子的碰 撞;n(r)、T<sub>e</sub>(r)、p<sub>0</sub>(r)任意径向分布;有限电子和离 子质量;端板反射效应;任意闭合天线结构;位移电流等。

#### 1.2 波场方程

对于径向非均匀等离子体,麦克斯韦方程的频 域表达式为<sup>[22]</sup>

$$\nabla \times E = \mathrm{i}\omega B \tag{1}$$

$$\nabla \times B = \mu_0 (J - i\omega \varepsilon_0 E) = -i\omega \varepsilon_0 \mu_0 \varepsilon E \quad (2)$$

式中:E为波电场;B为波磁场;J为天线电流密度; $\omega$ 为螺旋波频率(射频频率); $\mu_0$ 为真空磁导率; $\varepsilon$ 为低 温等离子体介电张量,

$$\boldsymbol{\epsilon} = \begin{bmatrix} S & -\mathrm{i}D & 0\\ \mathrm{i}D & S & 0\\ 0 & 0 & P \end{bmatrix}$$
(3)

$$S = 1 - \sum_{\alpha} \frac{\omega + i\nu_{\alpha}}{\omega} \frac{\omega_{\rho\alpha}^{2}}{\left(\omega + i\nu_{\alpha}\right)^{2} - \omega_{c\alpha}^{2}}$$
$$D = -\sum_{\alpha} \frac{\omega_{c\alpha}}{\omega} \frac{\omega_{\rho\alpha}^{2}}{\left(\omega + i\nu_{\alpha}\right)^{2} - \omega_{c\alpha}^{2}}$$
$$P = 1 - \sum_{\alpha} \frac{\omega_{\rho\alpha}^{2}}{\omega\left(\omega + i\nu_{\alpha}\right)}$$
$$(4)$$

式中:下标  $\alpha$  为粒子种类(ion 为离子, ele 为电子);  $\omega_{pa} = (n_a q_a^2 / \epsilon_0 m_a)^{1/2}$ 为等离子体频率; $\omega_{ca} = q_a B_0 / m_a$ 为 粒子回旋频率; $\nu_a$ 为粒子间碰撞频率。假设等离子 体中离子是单电荷,即 $q_{ion} = -q_{ele} = |e|_o$ 

利用傅里叶变换得到波场耦合微分方程组为

$$\frac{\partial E_{\varphi}}{\partial r} = \frac{\mathrm{i}m}{r} E_r - \frac{E_{\varphi}}{r} + \mathrm{i}\omega B_z \tag{5}$$

$$\frac{\partial E_z}{\partial r} = \mathrm{i}kE_r - \mathrm{i}\omega B_\varphi \tag{6}$$

$$i\frac{\partial B_{\varphi}}{\partial r} = \frac{m}{r}\frac{k}{\omega}E_{\varphi} - \frac{iB_{\varphi}}{r} + \left(P - \frac{m^2}{k_0^2r^2}\right)\frac{\omega}{c^2}E_z \quad (7)$$

$$i\frac{\partial B_z}{\partial r} = -\frac{\omega}{c^2}iDE_r + (k^2 - k_0^2 S)\frac{E_\varphi}{\omega} + \frac{m}{r}\frac{k}{\omega}E_z \quad (8)$$

式中:*k*<sub>0</sub>=  $\omega/c$ ; *m* 为角向模数。式(5)~式(8)组成 了封闭集合,可以用标准方法数值求解。

#### 1.3 边界条件

用 $V_i(r)$ 表示波磁场B、电场E或电流密度J的 任意分量, $v_i(r)$ 为其基函数, $K_{\varphi}$ 为天线电流密度 $\varphi$ 分量的傅里叶变换。波场分量 $V_i(E,B,j)$ 可表示为

 $V_{i} = A_{1}v_{1,x} - A_{2}v_{2,x}$ (9) 式中:  $A_{1}$ 和 -  $A_{2}$ 为待确定幅值; x 为轴向z、径向r和 角向 φ 3 个方向的分量。结合边界条件,可以计算 得到代数方程的解为

$$V_{i}(r) = \frac{H_{2}v_{1i}(r) - H_{1}v_{2i}(r)}{F_{1}G_{2} - F_{2}G_{1}}i\mu_{0}K_{\varphi} \quad (10)$$

式中:参数F、G、H为包括贝塞尔函数和基函数的 代数表达式。

从式(10)中可以看出,解由3部分组成:1)波 场与天线电流的傅里叶变换*K*。成比例;2)波场与 独立于天线性质的位移电流D成反比例,无阻尼情 况下,等式*D*=0精确地给出螺旋波和TG波耦合模 式的色散关系;3)分子给出波场的径向变化。一旦 计算得出给定密度分布下的基函数,对于任意天线 结构和边界类型,可以迅速地完成式(10)的估算, 其中,

$$F_{n} = b_{n,r}(a) + i \frac{k}{T_{0}} p_{m}(a) b_{n,z}(a) + \frac{m}{a T_{0}^{2}} \mu_{0} \Big[ \omega \varepsilon_{0} e_{n,z}(a) \Big]$$
(11)

$$G_{n} = j_{n,r}(a) + i \frac{m}{a} \frac{k_{0}^{2}}{T_{0}^{2}} \frac{1}{\mu_{0}} b_{n,z}(a) + \omega \varepsilon_{0} \left[ \frac{k}{T_{0}} q_{m} e_{n,z}(a) - i e_{n,r}(a) \right]$$
(12)

$$H_{n} = \frac{kb}{T_{0}a} p_{m}(b) \mu_{0}G_{n} - \frac{m}{a} \frac{k_{0}^{2}}{T_{0}^{2}} \rho_{m}F_{n} \qquad (13)$$

式中:角标n为1时代表螺旋波模式,n为2时代表 TG波模式; $b_{n,x}$ 、 $e_{n,x}$ 、 $j_{n,x}$ 为波磁场、波电场和电流密 度的基函数。

对于半径为a、长度为2l的圆柱型等离子体放 电区域,功率吸收相对密度沿径向和轴向的分布计 算式为

$$P_r(r,m) = \frac{\omega \varepsilon_0}{2} \int_{-l}^{l} \operatorname{Im} \left\{ S(|iE_r|^2 + |E_{\varphi}|^2) + P|E_z|^2 + 2DRe\left\{ iE_r * E_{\varphi} \right\} \right\} dk$$
(14)

$$P_{z}(z,m) = \frac{\pi\omega\varepsilon_{0}}{2} \int_{0}^{a} \operatorname{Im} \left\{ S(|iE_{r}|^{2} + |E_{\varphi}|^{2}) + P|E_{z}|^{2} + 2DRe\left\{ iE_{r}*E_{\varphi} \right\} \right\} r dr$$
(15)

#### 1.4 参数设置

图 1 为,数值模拟的物理模型,天线尺寸及类型、工质类型、驱动频率等均与文献[23]中的实验 设置相一致,具体尺寸以及相关参数见表1。取两 种气体压强条件分别为 0.266 Pa 和 1.064 Pa, 工质 气体类型分别为氩气、氦气、氮气, 电子温度为 4.5 eV, 磁场强度为 200 A/m, 驱动频率与实验保持一 致为 13.56 MHz, 天线类型为半波螺旋天线 (Half Helix Antenna), 螺旋波角向模数 m=+1。设定中 心轴处等离子体密度  $n_0$ 为 5×10<sup>18</sup> m<sup>-3</sup>, 密度沿轴向 均匀, 沿径向服从典型抛物线型分布, 如图 2 所示, 服从如下三参数方程式:

$$\frac{n_{a}(r)}{n_{a0}} = \left[1 - \left(\frac{r}{\omega}\right)^{s}\right], \omega = \frac{a}{\left[1 - f_{a}^{1/t}\right]^{1/s}} \qquad (16)$$

式中: $s=2;t=1;f_a=0.1_{\circ}$ 



Fig.1 Computation model

表1 计算参数i	设置
----------	----

Fab.1	Computation	parameter	settings
-------	-------------	-----------	----------

参数	数值
等离子体半径 a/m	0.05
天线半径 b/m	0.055
天线长度L <sub>A</sub> /m	0.2
腔体半径 c/m	0.2
腔体长度L <sub>c</sub> /m	2
驱动频率f/MHz	13.56
角向模数 m	+1
天线类型	Half Helix Antenna
中心轴处电子数密度 n <sub>0</sub> /m <sup>-3</sup>	$5 \times 10^{18}$
电子温度 kT <sub>e</sub> /eV	4.5
工质气体压强 p/Pa	0.266,1.064
碰撞因子	1



Fig.2 Distribution curve of plasma density in the radial direction

# 2 结果与分析

#### 2.1 波磁场

等离子体内波磁场各分量沿径向变化特征如 图 3 所示。在图 3 中:气体压强 *p* 分别为 0.266 Pa 和 1.064 Pa;径向、角向和轴向分量有不同的分布特 征,但在径向边界处都趋于零,这与边界条件限制 相一致。

对于角向分量 $B_e$ 和径向分量 $B_r$ ,氩气与氮气的 分布非常接近,并且对于压强更为敏感,在径向中 心处(r=0)随压强增加,增幅相比于氦气更为明显。 随压强的改变,轴向分量 $B_e$ 在径向r=0.015m位置 处的峰值有所变化,氦气增加而其他两种工质的变 化趋势相反,曲线逐渐分离。

# 2.2 波电场

波电场轴向分量 E<sub>z</sub>相比于其他两个方向的分量小很多,此处不再讨论。径向分量 E<sub>z</sub>和角向分量 E<sub>g</sub>沿径向的分布特征,及在不同压强条件下的表现如图4所示。E<sub>g</sub>沿径向呈现递减趋势,在边界处为0。在低压强条件下,3种工质气体 E<sub>g</sub>分量保持一致,曲线基本重合,而压强增加到1.0 Pa以上时,径向中心处最大值出现分歧。

径向分量 *E*, 由径向边界条件决定, *E*, 在内部 (*r*<0.044 m)电场强度较低, 与角向分量最大值相 当, 并在径向边界处迅速增加达到峰值。从图中可



图 3 波磁场分量沿径向分布特征 Fig.3 Radial profile of wave magnetic field components

以看出, 压强增加限制了径向边界处 E, 的峰值, 1.064 Pa 压强下相对于 0.266 Pa 减小了近 50%, 原 因是压强的增加导致波所受阻尼增强, TG 波被更 有效地局限于径向较窄的边界处。氦气等离子体的*E*,分量在径向边界处的峰值更为突出,更有利于 等离子体在径向的输运。



Fig.4 Radial profile of wave electric field components

## 2.3 电流密度

对于电流密度,低压强下3种工质气体的径向 分布特征较为接近。在压强达到1.0 Pa以上时,3 种气体的部分分量出现较大分歧,如图5所示。从 图中可以看出,3个分量中,轴向分量L对于压强变 化更为敏感,在r=0.01 m的峰值随压强增加呈降 低趋势,压强达到1.0 Pa以上时,氩气和氮气工质的 峰值已不在,而氦气则保持着三者中的优势地位。

p=0.266 Pa时,3种气体工质的径向分量 J<sub>r</sub>分 布特征非常接近,3条曲线基本重合。随着压强增 加,*J*,在径向中心处的最大值有所变化,其中氩气工 质略有降低,氦气降低更多,而氮气却明显升高。 这种变化特征与图5中*E*,在径向*r*<0.02 m内的特 征相似,即*p*=0.266 Pa时3种气体的*E*,曲线基本重 合,当压强增加到1.064 Pa时,氮气在径向中心处 (*r*=0)的值有所增加,而另外两种气体则减小。说 明波电场径向分量决定了电流密度径向分量在内 部的表现,由于等离子体边界设定为绝缘界面,虽 然*E*,在边界处达到峰值,径向电流密度*J*,在此处却 趋于0。



Fig.5 Radial profile of current density components

角向分量 J<sub>e</sub>在低压强下曲线基本重合,随压强 增加径向边界处峰值降低明显,内部两处峰值稍有 降低,只有氮气在径向中心处的峰值有所增加。其 特征与 J<sub>e</sub>非常相似,同样图4中 E<sub>e</sub>的变化表现为,氮 气在径向中心处的值有所增加,另外两种气体略 减小。

#### 2.4 功率沉积密度

3种工质气体在两种压强条件下得到的功率沉积密度沿径向的分布特征如图6所示。





从图 6 中可以观察到,3 种气体放电下,靠近径向中心(r<0.01 m)范围内,曲线差异较为明显,且 在不同的压强条件下各工质的优势不同。压强为 0.266 Pa时,氦气的功率沉积密度要高于氩气和氮 气,而后两者的曲线分布则非常接近;随着压强增 加到 1.064 Pa,氦气放电下的功率沉积密度超过其 他两种气体,而氦气则低于氩气。其实,当压强增 加到 0.6 Pa以上时,功率沉积密度优势向径向边界 处转移<sup>[23]</sup>,因此 1.064 Pa压强条件下径向中心处这 种差异显得不再重要了。

由实验及仿真研究结果得知<sup>[23]</sup>,适当增加气体 压强,可有效提高螺旋波放电强度和等离子体密 度。但是当压强增加到一定程度,达到1.0 Pa以上 时,放电进入一个类饱和状态,这是由于TG波在更 高压强下所受阻尼更强,被局限于径向边界,基本 上是一种表面波,大部分功率通过TG波沉积于径 向边界处,其向等离子体内部的输运受限,进而影 响了放电强度的进一步增强。从图6中亦能观察到 同样的特征,即随压强增加径向边界处的功率沉积 密度分布占据更多的优势。

## 3 结束语

综合以上结论,可以看出不同工质气体等离子体内部波场结构有所差异,且不同工质的部分波场 分量对于压强的敏感程度不同,波电场的角向分量 和径向分量变化特征与电流密度的对应分量特征 相一致。氦气等离子体的*E*,分量在径向边界处的 峰值更为突出,更有利于等离子体在径向的输运, 波电场径向分量决定了电流密度径向分量在内部 的表现。

另外,数值模拟通过设置 0.266 Pa 和 1.064 Pa 两个压强条件,分析波场结构特征,验证了压强对 于波阻尼的影响。压强的增加导致波所受阻尼增 强,TG波被更有效地局限于径向较窄的边界处,其 向等离子体内部的输运受限,进而影响了放电强度 的进一步增强,与实验结论相一致。

由于HELIC程序默认的"天线电流"相同,同样 为增强对比性,对于3种工质气体,在边界条件的设 置和等离子体密度设定上也一致。因此,在此处本 文不便探讨三者放电的强度或难易程度,仅对等离 子体内部波场结构做探讨,为放电机理研究奠定基 础,为实验数据提供一定的理论支撑。

#### 参考文献

- BROPHY J R. NASA's deep space 1 ion engine [J]. Review of Scientific Instruments, 2002, 73(2): 1071-1078.
- [2] JAHN R G. Physics of electric propulsion [M]. New York: Dover Publications, 1968.
- [3] STUHLINGER E. Ion propulsion for space flight [M]. New York: McGraw-Hill Book Company, 1964.
- [4] GOEBEL D M, KATZ I. Fundamentals of electric propulsion: ion and hall thrusters [M]. New Jersey: John Wiley & Sons, 2008.
- [5] SUTTON G P, BIBLARZ O. Rocket propulsion elements [M]. 7th ed. New York: John Wiley and Sons, 2001.
- [6]于达仁,乔磊,蒋文嘉,等.中国电推进技术发展及展望 [J].推进技术,2020,41(1):1-11.
- [7] CHEN F F, TORREBLANCA H. Large-area helicon plasma source with permanent magnets [J]. Plasma Physics and Controlled Fusion, 2007, 49(5A): A81-A93.
- [8]于达仁,刘辉,丁永杰,等.空间电推进原理[M].哈尔 滨:哈尔滨工业大学出版社,2014.
- [9]夏广庆,郝剑坤,徐宗琦,等.螺旋波等离子体推力器地 面实验原理样机设计[J].中国科学:技术科学,2015, 45(4):9-14.
- [10] 夏广庆,徐宗琦,邹存祎,等.螺旋波等离子体推进器中

双层形成的 PIC 模拟[J]. 强激光与粒子束, 2015, 27 (11):115104.

- [11] ELLINGBOE A R, BOSWELL R W. Capacitive inductive and helicon-wave modes of operation of a helicon plasma source [J]. Physics of Plasmas, 1996, 3 (3): 2797-804.
- [12] CHEN F F, BOSWELL R W. Helicons-the past decade [J]. IEEE Transactions on Plasma Science, 1997, 25(6): 1245-1257.
- [13] 赵高,熊玉卿,马超,等.短管螺旋波放电中等离子体参数测量和模式转化研究[J].物理学报,2014,63(23): 206-211.
- [14] 成玉国,程谋森,王墨戈,等.磁场对螺旋波等离子体波 和能量吸收影响的数值研究[J].物理学报,2014,63 (3):316-323.
- [15] BOSWELL R W, CHEN F F. Helicons-the early years [J]. IEEE Transactions on Plasma Science, 1997, 25(6): 1229-1244.
- [16] SHAMRAI K P, TARANOV V B. Volume and surface RF power absorption in a helicon plasma source[J]. Plasma Sources Science and Technology, 1996, 5 (3): 474-491.
- [17] DEGELING A W, JUNG C O, BOSWELL R W, et al. Plasma production from helicon waves [J]. Physics of Plasmas, 1996, 3(7): 2788-2796.
- [18] CHEN F F. Langmuir probe measurements in the intense RF field of a helicon discharge [J]. Plasma Sources Science and Technology, 2012, 21(5): 1020-1027.
- [19] LEE C A, CHEN G, AREFIEV A V, et al. Resonant power absorption in helicon plasma sources: experiment[J]. Physics of Plasma, 2006, 13(12): 1147.
- [20] CHEN F F. Helicon discharges and sources: a review [J]. Plasma Sources Science & Technology, 2015, 24 (1): 1-25.
- [21] ARNUSH D. The role of trivelpiece-gould waves in antenna coupling to helicon waves [J]. Physics of Plasmas, 2000, 7(7): 3042-3050.
- [22] ARNUSH D, CHEN F F. Generalized theory of helicon waves (ii) : excitation and absorption [J]. Physics of Plasmas, 1998, 5(5): 1239-1254.
- [23] 段朋振,李益文,张百灵,等.氩气压力对螺旋波放电影 响的发射光谱诊断及仿真研究[J].光谱学与光谱分 析,2019,39(8):2341-2347.