物理学报 Acta Physica Sinica



感应式脉冲推力器中等离子体加速数值研究 成玉国 夏广庆

Numerical investigation on the plasma acceleration of the inductive pulsed plasma thruster

Cheng Yu-Guo Xia Guang-Qing

引用信息 Citation: Acta Physica Sinica, 66, 075204 (2017) DOI: 10.7498/aps.66.075204 在线阅读 View online: http://dx.doi.org/10.7498/aps.66.075204 当期内容 View table of contents: http://wulixb.iphy.ac.cn/CN/Y2017/V66/I7

您可能感兴趣的其他文章 Articles you may be interested in

微型电子回旋共振离子推力器离子源结构优化实验研究

Experimental optimization in ion source configuration of a miniature electron cyclotron resonance ion thruster

物理学报.2015, 64(21): 215202 http://dx.doi.org/10.7498/aps.64.215202

脉冲等离子体推力器羽流沉积薄膜的结构与光学性质研究

Structural and optical characterization of film deposited by pulsed plasma thruster plume 物理学报.2013, 62(2): 025207 http://dx.doi.org/10.7498/aps.62.025207

霍尔效应推力器放电双稳态机理研究

Study on the mechanism of Hall effect thruster discharge with bistable state 物理学报.2012, 61(7): 075209 http://dx.doi.org/10.7498/aps.61.075209

霍尔漂移对阳极层霍尔等离子体加速器电离效率的影响 The influence of Hall drift to the ionization efficiency of anode layer Hall plasma accelerator 物理学报.2012, 61(7): 075210 http://dx.doi.org/10.7498/aps.61.075210

霍尔推力器磁场位形及其优化的数值研究

Numerical study on Hall thruster magnetic configuration and its optimization 物理学报.2011, 60(2): 025213 http://dx.doi.org/10.7498/aps.60.025213

感应式脉冲推力器中等离子体加速数值研究^{*}

成玉国^{1)†}夏广庆²⁾

 (中国人民解放军 91550 部队 91 分队,大连 116023)
 (大连理工大学,工业装备结构分析国家重点实验室,大连 116024) (2016 年 10 月 12 日收到; 2017 年 1 月 10 日收到修改稿)

为了分析感应式脉冲放电等离子体推力器中时变电磁场作用下等离子体的放电参数分布及其随着磁场 强度变化的影响,引入了利用双曲型散度清除方法的二维轴对称瞬态等离子体流动的磁流体力学数值模型. 计算结果表明,随着输入能量的增加,等离子体团出现速度峰值的时刻提前,等离子体中同时存在的异号电流 环对其加速具有阻滞作用.等离子体的加速效率随着磁场强度非线性增大,磁场大于某一临界值时(几何构 型下峰值磁场强度大于 0.45 T),有限空间情况下等离子体的加速效率获得显著提高.

关键词: 感应式脉冲放电, 等离子体推力器, 磁流体力学, 数值模拟 PACS: 52.75.Di, 52.50.-b, 52.65.Kj, 47.11.-j DOI: 10.7498/aps.66.075204

1引言

目前预研的具有较大应用前景的无电极烧蚀、 无羽流中和器的感应式脉冲等离子体推力器中,一 类以FARADAY为代表^[1],其将无电极等离子体源 (如螺旋波源等^[2,3])作为预电离级,在源室下游进 一步利用脉冲电流圈加速;另一类以PIT为代表^[4] 的推力器则直接利用特殊构型的线圈,如图1(a) 所示, 电离其表面的中性气体在等离子体中形成环 形电流片, 与线圈排斥产生推力, 实现中性气体的 电离和加速. 这种推力器中, 中性气体通过脉冲流 量阀的引导, 均匀地分布在线圈表面, 电容器能量 经线圈激励产生电磁场, 传递至气体, 使其电离和 加速 (图1(b)). 后一类脉冲工作方式具有推力器结 构简单、方便调节、比冲高等优点, 对其工质加速过 程和推力产生机理的研究仍处于不断深化和发展 之中.



图 1 (a) PIT 实物图; (b) PIT 结构简图^[5]

Fig. 1. (a) The picture of the actual object of the PIT; (b) the Simplified configuration of the PIT^[5].

http://wulixb.iphy.ac.cn

^{*} 国家自然科学基金(批准号: 11675040)和中央高校基本科研业务费专项资金(批准号: DUT15ZD(G)01)资助的课题. †通信作者. E-mail: hlcyg@126.com

^{© 2017} 中国物理学会 Chinese Physical Society

Jahn^[6]提出上述第二类推力器推进应用中脉 冲气体电离和加速的两个主要问题:1)气体击穿特 征时间与脉冲电场回路放电时间的匹配问题;2)如 何在气体运动远离线圈表面之前实现绝大部分脉 冲能量的注入,以提高电离和加速效率的问题,并 进一步提炼出线圈等离子体解耦距离这一影响加 速的主要参数.

针对上述问题,研究人员分别发展了线圈等 离子体脉冲感应耦合机电模型和等离子体加速的 磁流体力学模型.机电模型实现了线圈回路和等 离子体负载回路通过感应线圈的耦合^[5].Polzin和 Choueiri^[7]总结出动态匹配系数α,将回路放电和 等离子体加速过程联系,分析了等离子体的解耦距 离.在近似正弦的脉冲电流中,等离子体在前1/4 周期内达到解耦距离时,等离子体可实现高效率的 电离和加速.

二维磁流体数值研究中, Mikellides 等^[8]利用 MACH2计算发现了在气体质量>3 mg时, 推力器 的效率保持稳定.这一结果与实验中观测到的临界 质量现象一致.在一些实验中,测量结果表明PIT 推进效率随着能量的变化而改变^[9],且 Mikellide 等^[10]将MACH2与电路模型结合的计算进一步表 明了超过临界质量之后效率的下降是由于内能的 沉积所致.这些矛盾的结论表明,感应式脉冲加速 推力效率这一问题值得进一步的探索.已有的模拟 中,对于影响推力产生的等离子体运动过程、运动 参数的空间分布以及磁场强度变化对等离子体加 速和电离过程的影响研究较少.

本文研究感应式脉冲等离子体的电离和加速 过程,计算在单脉冲、短放电周期(10 µs)条件下等 离子体流场参数分布及其特性,并着重分析脉冲强 度变化时等离子体的加速特性和推进性能的变化 情况.

2 感应式脉冲等离子体流动控制方程

2.1 物理模型

在μs脉冲作用下,等离子体中的感应电磁场 变化较快,电子与重粒子之间的耦合强烈,形成整 体的等离子体团运动,采用文献[11—13]处理等离 子体组分的方法,对等离子体在脉冲电磁场激励下 的运动采用单流体磁流体力学描述,认为电子和离 子处于热力学平衡状态. 其连续、动量和能量方程 分别为:

连续方程

$$\frac{\partial \rho}{\partial t} + \nabla \cdot (\rho \mathbf{V}) = 0, \qquad (1)$$

式中, ρ 为等离子体密度,V为等离子体速度; 动量方程

$$\frac{\partial(\rho \boldsymbol{V})}{\partial t} + \nabla \cdot (\rho \boldsymbol{V} \boldsymbol{V}) = -\nabla p + \boldsymbol{J} \times \boldsymbol{B}, \qquad (2)$$

式中, B 为等离子体流场中的磁场强度, p 为等离 子体压力, J 为等离子体电流, $J = \nabla \times B/\mu_0, \mu_0$ 为真空磁导率;

能量方程

$$\frac{\partial(\rho e_{t})}{\partial t} + \nabla \cdot (\rho e_{t} \boldsymbol{V})$$

$$= -\nabla \cdot (\boldsymbol{p} \boldsymbol{V}) - \nabla \cdot \boldsymbol{q} - Q_{\text{rad},tn}$$

$$+ \nabla \cdot (\overleftarrow{\tau} / \boldsymbol{V}) + \frac{\boldsymbol{J}^{2}}{\sigma_{e}},$$
(3)

式中, e_t 为总比能, $e_t = f(p, \rho) + \frac{V^2}{2} + \frac{B^2}{2\rho\mu_0}$, **q**为等 离子体热流, σ_e 为等离子体电导率, $f(p, \rho)$ 为真实 气体状态函数, 其计算方法在 2.4 节中讨论, $Q_{\text{rad},tn}$ 为辐射能量损失, 采用文献 [14] 的处理方法.

对等离子体流场中的电磁场运动采用参考文 献 [15] 的处理方法,用如下形式的磁扩散方程关联 磁场和速度场:

$$\frac{\partial \boldsymbol{B}}{\partial t} - \nabla \times (\boldsymbol{V} \times \boldsymbol{B})$$
$$= -\nabla \times \left(\frac{1}{\sigma_{\mathrm{e}}\mu_{\mathrm{o}}} \nabla \times \boldsymbol{B}\right), \qquad (4)$$

式中, $\nabla \times (\mathbf{V} \times \mathbf{B}) = \nabla \cdot (\mathbf{V}\mathbf{B} - \mathbf{B}\mathbf{V}).$

为了解决以上方程组中的无黏项Jacobi矩阵 不满秩和磁场散度由于离散造成的不为零的问题, 本文采用文献[16, 17]给出的双曲型散度清除代数 方程,其已经在经典算例中得到了验证.方程如下:

$$\frac{\partial \psi}{\partial t} + \nabla \cdot (c_h^2 \boldsymbol{B}) = -\frac{c_h^2}{c_b^2} \psi, \qquad (5)$$

式中, ψ 为广义拉格朗日乘子; c_h , c_b 分别为控制 $\nabla \cdot \boldsymbol{B}$ 误差的对流和耗散系数.

2.2 广义拉格朗日乘子形式的磁流体动力 学(MHD)方程组

由以上方程,得到广义拉格朗日乘子形式的 MHD方程组的二维轴对称形式为

$$\frac{\partial \boldsymbol{Q}}{\partial t} + \frac{\partial \boldsymbol{E}}{\partial z} + \frac{\partial \boldsymbol{F}}{\partial r} + \boldsymbol{G}$$

075204-2

075204-3

式中, µ为黏性系数.

以上方程组由等离子体的状态方程(11)封闭,

$$p = \left(n_{\rm e} + n_a + \sum_j n_i^{j+}\right) k_{\rm B} T, \qquad (11)$$

式中, n_e 为电子数密度; n_a 为中性粒子数密度; $j = 1, 2..., 表示离子电离阶数; T为等离子体温度, 与电子温度<math>T_e$ 相同; k_B 为玻尔兹曼常数.

2.3 定解条件

2.3.1 气动边界条件

图1所示推力器的计算简化结构如图2所示, 其主要由电路和等离子体部分组成,电容器经线圈 激励在其表面产生高频振荡电磁场,并逐步渗透 至等离子体内部.文中计算主要关注等离子体部 分,电容器放电对等离子体的影响在计算中体现 为:在等离子体边缘(线圈表面,AD边)施加时变 磁场.气体流经阀门,在线圈表面沉积,在脉冲电 流线圈的作用下,加热并电离,向近似真空的环境 中膨胀加速.等离子体的入流/出流、壁面以及轴对 称边界等三类边界条件根据文献[18]的讨论给出.





2.3.2 磁场边界条件

入口处磁场的条件由电容器的放电频率和强度决定,假设其为正弦变化,线圈电流变化为*J*(*t*),径向上的磁感应强度 *B_r*随时间变化为

$$B_r(t) = \frac{\mu_0 J(t)}{(r_{\text{outer}} - r_{\text{inner}})},$$
(12)

即 $B_r(t) = B_0 \sin(\omega t), B_0$ 为峰值强度, $\omega = 2\pi f$, f 为放电频率,文中设置放电周期为10 µs, r_{outer} , r_{inner} 为分别为线圈外径和内径.线圈表面的磁场 主要在径向,在角向为零、径向均匀的情况下,忽略 轴向磁场,此时表面的磁场散度为零. 文中计算的放电波形为正弦变化,根据COM-SOL软件的计算,对于2.3节中所述的线圈的几何构型,单周期正弦脉冲能量和峰值磁场强度*B*₀的关系如图3所示.



图 3 单脉冲正弦能量 $E_{\text{single-pulse}}$ 与峰值磁场强度 B_0 关系曲线

Fig. 3. The relationship between single sinusoidal pulse energy $E_{\text{single-pulse}}$ and peak field intensity B_0 .

壁面处的磁场采用无穿透条件. 流场下游区 域足够大,认为在脉冲作用的时间内,尚未影响下 游的计算区域,边界处的轴向磁场 *B_z(t)* 采用外推 条件.

实际计算中,发现在脉冲作用周期内,在电流 圈斥力的作用下,等离子体轴向运动距离在1—2 个线圈半径的长度.因此,为了突出主要运动区域, 研究其中的流动机理,文中径向起算点为A,B点, 轴向将AB线段设置为壁面条件,暂不考虑拐角处 热膨胀对流动的影响.

对于文中的非定常 MHD 流动, 空间格式应用 M-AUSMPW+^[15,19], 采用结构网格离散, 在时间上采用具有真实垂直深度性质的三阶 Runge-Kutta法. 文中计算的构型中, 线圈内径为0.05 m, 外径为0.2 m, 轴向方向取5倍内径长度. 文中对单脉冲周期中等离子体的电离、加热以及加速过程开展研究.

2.4 热力学性质

计算采用Ar气,高温情况下,其将会出现三 阶以上电离.本文考虑氩气的五阶电离.文中采 用的简并度及其能级数值由美国标准与技术研 究院数据库(National Institute of Standards and Technology, NIST)给出. 混合组分的比焓表达式为[20]

$$h_{t} = \frac{1}{\rho} \bigg[k_{B}T \sum_{j} \frac{5}{2} n_{j} + \sum_{j} n_{j}E_{j} + k_{B}T^{2} \sum_{j} \bigg(n_{j} \frac{\partial \ln z_{j}}{\partial T} \bigg) \bigg], \qquad (13)$$

式中, z_j, E_j为各能级配分函数和电离能.

比焓与比内能的关系为

$$h_{\rm t} = e_{\rm t} + \frac{p}{\rho}.\tag{14}$$

由(13)式,等离子体的比焓由重粒子分量、电子分量、电子激发能分量以及电离分量构成.比焓计算中对文献中报道较少的温度范围(2.5—5.0 eV)进行了拓展,如图4所示,在低温范围内(0—2.5 eV),结果与文献符合^[20].



图 4 100.0 Pa 条件下 Ar 等离子体比焓随温度变化 Fig. 4. The specific enthalpy of Argon plasma varies with $T_{\rm e}$ for P = 100.0 Pa.

3 计算结果与分析

3.1 脉冲作用周期内等离子体的运动分析

图 5 (a)—(c) 中 给 出 了 在 峰 值 磁 场 强 度 为 0.1 T 情况下, 单脉冲周期内等离子体流场参数 随时间的变化.可以看出,随着时间的推进,等离 子体的能量和速度逐渐增加,且在全部脉冲作用时 间内等离子体的速度始终在增加.

由等离子体在各时刻的状态参数分布可以 看出,在脉冲电流的作用下其运动图景大致描述 如下.

放电初始阶段,在感应线圈产生的时变磁场作 用下,等离子体中产生感应电磁场,电场强度达到 气体电离阈值后,中性气体电子被剥离、加速,并 进一步撞击中性气体.线圈表面等离子体迅速被加热、升温并向外膨胀,在瞬变磁场的持续作用下, 表面的高速、相对高密度气体向前方运动(图5(a), (b)),同时,这一过程伴随着线圈的磁场能量在等 离子体中的逐步渗透,且流场中的磁场强度及其影 响范围也在逐渐增大.

随着放电和加速过程的持续进行,达到1/2周 期以后,线圈电流的方向发生改变. 气压足够大或 者峰值磁场强度较小时,反向作用周期内表面残余 气体可获得进一步加热,与前方等离子体团的电流 片异向,等离子体中前后异向的电流片相互吸引, 从而降低前向等离子体团的速度,并减弱等离子体 的总体加速效果.

图 5 (c) 给出了等离子体的磁场随时间的变化. 脉冲电流超过1/4周期后,电流方向不变,但其变 化率与前1/4周期相反.这段时间内,中性气体在 脉冲电磁场作用下进一步电离,表面的高温等离子 体向前缘移动,但气体密度较高的情况下,线圈表 面将滞留带电粒子和中性气体的混合物.放电脉冲 进入后半周期后,这部分气体受负变化率的影响产 生反向等离子体电流环,这种新产生的电流环一方 面对前缘电流环具有吸引作用,另一方面阻止了激 励磁场进一步向前缘的渗透.

3.2 不同单脉冲能量下等离子体加速过 程研究

图 6 给出了线圈峰值磁场强度为0.45 T时等 离子体速度峰值时刻流场的参数分布(密度、轴向 速度、径向磁场、温度、电子数密度和电流密度).在 强脉冲电磁场的作用下,将有更多的电磁场能量用 于加速等离子体.从图 6 的结果可以看到,此时流 场运动与壁面黏滞阻力特征时间差异较大,尤以密 度和电流的分布较为明显,表明在较大的磁场强度 下,壁面黏性对等离子体造成的影响减小.

图 6 中,线圈表面等离子体密度与背景气体几 乎相同,从电子数密度的分布图中可以看出,此时 表面附近的电子数密度较前缘峰值降低了约1—2 个量级(图 6 中的密度分布),但由于这一区域获得 的电磁场能量最大,等离子体温度为流场的高值区 域,如图 6 中的温度分布所示.在较高磁场强度下, 放电一段时间后,表面的等离子体粒子数密度是极 低的.因此,虽然温度较高,但基本不具备进一步 产生可观冲量的价值.



图 5 (网刊彩色) 0.1 T时不同时刻等离子体流场参数变化 (a) 密度随时间变化的分布; (b) 速度随时间变化的分布; (c) 等离子体磁感应强度随时间变化的分布

Fig. 5. (color online) The variations of the flow parameters at different time for 0.1 T: (a) The density distribution as the time is varied; (b) the velocity distribution as the time is varied; (c) the plasma inductive field intensity distribution as the time is varied.



图 6 (网刊彩色)峰值磁场强度为 0.45 T 等离子体流场参数分布

Fig. 6. (color online) The plasma parameter distribution for peak field intensity of $0.45~\mathrm{T}.$



图 7 (网刊彩色)峰值磁场强度为 0.45 T 时不同时刻等离子体速度的分布

Fig. 7. (color online) The plasma velocity distribution varies with the time for the peak field intensity of 0.45 T.

从图6中磁场和等离子体电流片的分布可看 出,磁场的有效作用范围受到等离子体密度分布影 响,加速过程中,远离线圈表面时,等离子体中磁场 逐渐减弱.

图 7 中给出了不同时刻流场中等离子体速度 随时间的变化 (从零加速至峰值以及之后的减速). 从图中可以看出,速度相对于 3.1 小节中的低强度 磁场提升了约1—2个量级,其最大值出现于放电 的 1/4 与 1/2 周期之间.随着放电时间的推移,等 离子体团速度逐渐增加,但受到磁场与流体运动相 位滞后以及惯性的影响,越过电流峰值之后,等离 子体速度在 1/4 周期后达到最大.

从图7可以看出, 在较高的脉冲能量情况下, 由推力器几何构型决定的线圈等离子体解耦距离 对等离子体加速影响显著, 表明了高脉冲输入能量 可获得较高的加速效率, 但加速过早地达到解耦距 离, 也限制了能量的进一步有效利用.

图8给出了根据电感计算理论得到的线圈结构与解耦距离的关系^[21,22],对于文中内径0.05 m、外径0.2 m的线圈,其解耦距离约为0.04 m,这与0.45 T 峰值磁场情况下等离子体在1/4周期内运

动距离相近,表明在这一脉冲能量下,等离子体的运动开始达到解耦距离.

由上文中峰值强度 0.1 T和 0.45 T的结果对比 可以看出, 磁场强度较低的情况下, 等离子体速度 低, 加速距离短, 脉冲作用时间内可始终获得加速; 但电磁场能量低, 等离子体的能量以及感应强度 有限, 加速性能提高有限. 磁场强度增大后, 一部分







图 9 不同时刻等离子体放电参数沿轴向的分布 (0.45 T)

Fig. 9. The axial plasma discharge parameters vary with the time for peak intensity of 0.45 T.

075204-8



图 10 不同时刻等离子体密度沿轴向的分布 (0.45 T, 径向截面平均) Fig. 10. The axial distribution of the plasma density as the time is varied (0.45 T, radial cross section averaged).





Fig. 11. (color online) The current density distribution of different field intensity at the time of peak velocity.

能量增加等离子体内能,另一部分增加等离子体团 的动能,于是等离子体中诱导电流片吸收的能量增 加^[23],从而导致等离子体团推进速度增加. 主等 离子体的运动距离超出解耦距离后,受脉冲电流及 磁场的影响减弱,同时部分能量传递通过传导以及 辐射等方式传递给中性气体,且随着磁场强度的增 强,诱导电流片速度进一步增加,与电流线圈解耦 的时间缩短.

图9给出了不同时刻等离子体放电参数沿轴向的分布(参数对径向进行了平均).随时间变化的曲线表明,等离子体不断向前推进过程中,受影响的气体区域不断扩大.可以看出磁场的影响区域明显大于等离子体流场的扰动区域,这表明磁场在等离子体中有效渗透,有利于等离子体的电离.

图 10 给出了不同时刻等离子体数密度沿轴向

的分布,密度对径向进行了平均.结果表明,随着时间的发展,等离子体数密度逐渐增加,高阶电离粒子数密度组分增大,线圈表面附近等离子体几乎完全电离.由上文的结论,密度的这一分布结果主要由于表面是加热的主要区域造成.

图 11 和图 12 给出了不同峰值磁场强度下最大 速度时刻等离子体流场中电流密度和流体密度的 分布.从图中可以看到,磁场强度越高,等离子体 获得的能量越多,其加速越显著,磁场强度提高的 极限是在放电经过峰值时.进入负半周期之后,由 于没有中性气体的补充,等离子体团远离耦合距 离,这段放电时间的能量几乎得不到合理的利用. 因此,提高磁场强度可能会造成能量利用效率增长 的缓慢.从图 13 速度的变化趋势可看出,磁场强度 增大后,速度幅值增量逐渐减小.



图 12 (网刊彩色) 不同磁场强度的峰值速度时刻密度分布 Fig. 12. (color online) The plasma density distribution of different field intensity at the time of peak velocity.





3.3 比冲和推力效率分析

图 14 给出了感应式脉冲等离子体比冲和推力 效率随脉冲能量的变化,结果表明,在前半周期 运动能够达到解耦距离的情况下,等离子体的比 冲和效率将有较大的提升.比冲从低脉冲(0.1 T) 情况下约 700 s提高到高脉冲能量(0.55 T)的约为 2000 s.感应式加速中能量的提高对推进性能的提 升显著,显示出感应式脉冲加速的优势,尤其是在 四分之一周期电离充分的情况下,等离子体的加速 效果明显.



图 14 比冲和推力效率随单脉冲能量的变化 Fig. 14. The specific impulse and thrust efficiency varies as the pulse energy is changed.

4 结果与讨论

本文建立了二维轴对称的感应式脉冲等离子体作用的磁流体力学模型,针对计算中出现的高温情况,对Ar等离子体的热力学性质进行了计算,着重分析了不同脉冲电流能量情况下等离子体的加速特性、磁场形态的变化.

计算中发现在峰值较低的磁场强度(~0.1 T) 情况下,电容器的放电能量主要用于中性气体的电 离以及气动加热,造成感应电磁场对粒子的加速效 果有限,等离子体吸收的能量不足以支持高阶电 离,从而不能形成强度较高的感应电流片,与线圈 之间的斥力较弱,因此,等离子体在低强度脉冲电 流作用周期内,速度始终较低.

当峰值磁场强度增大(>0.45 T)时,推进工质 以及压力不变的情况下,更高比例的输入脉冲能量 将被用于加速等离子体,剧烈变化并且幅值较大的 电磁场有利于等离子体重粒子和电子之间的耦合, 提高了等离子体感应电流片的电流密度和强度,可 在等离子体-线圈之间产生较大的斥力,增加等离 子体的速度,使得脉冲加速的效果有较大的提升.

磁场强度较高的情况下,等离子体速度可加速 至20 km/s以上,从文中的计算结果可以看出,等 离子体运动达到解耦距离的时间缩短,同时伴随着 等离子体高阶电离、能量辐射、磁场影响迅速扩大 等非线性过程,且随着强度的不断增大,等离子体 速度提高,这一时间逐渐减小.获得这段时间内各 种物理过程对能量吸收和加速的影响,以及等离子 体的解耦距离与磁场之间的关系,是下一步提高感 应式脉冲等离子体推进性能的重要研究方向.

参考文献

- [1] Choueiri E Y, Polzin K A 2006 J. Prop. Power 22 3
- [2] Cheng Y G, Cheng M S, Wang M G, Li X K 2014 Acta Phys. Sin. 63 035203 (in Chinese) [成玉国, 程谋森, 王墨 戈, 李小康 2014 物理学报 63 035203]
- [3] Cheng Y G, Cheng M S, Wang M G, Li X K 2014 Chin. Phys. B 23 105202
- [4] Mikellides P G, Neilly C 2007 J. Prop. Power 23 1
- [5] Polzin K A 2011 J. Prop. Power 27 3
- [6] Jahn R G 1968 Physics of Electric Propulsion (New York: McGraw-Hill) p268
- [7] Polzin K A, Choueiri E Y 2006 IEEE Trans. Plasma Sci. 34 3
- [8] Mikellides P G, Villarreal J K 2007 J. Appl. Phys. 102 10
- [9] Dailey C L, Lovberg R H 1993 NASA CR-1993-191155
- [10] Mikellides P G, Turchi P J, Roderick N F 2000 J. Prop. Power 16 5
- [11] Xie Z H 2013 Ph. D. Dissertation (Changsha: National University of Defense Technology) (in Chinese) [谢泽华 2015 博士学位论文 (长沙: 国防科学技术大学)]
- [12] Polzin K A, Sankaran K, Ritchie A G, Reneau J P 2013
 J. Phys. D: Appl. Phys. 46 475201
- [13] Tian Z Y 2008 Ph. D. Dissertation (Changsha: National University of Defense Technology) (in Chinese) [田正雨 2008 博士学位论文 (长沙: 国防科学技术大学)]
- [14] Li X K 2011 Ph. D. Dissertation (Changsha: National University of Defense Technology) (in Chinese) [李小康 2011 博士学位论文 (长沙: 国防科学技术大学)]
- [15] Kim S, Soogab L, Kyu H K 2008 J. Comput. Phys. 227 8
- [16] Dedner A, Kemm F, Kröner D, Munz C D, Schnitzer T, Wesenberg M 2002 J. Comput. Phys. 175 2
- [17] Dedner A 2003 Ph. D. Dissertation (Freiburg im Breisgau: Alert Ludwigs-Universität Freiburg)
- [18] Yan C 2006 Computational Fluid Dynamic (Beijing: Beihang University Press) pp254–258 (in Chinese) [阎超 2006 计算流体力学方法及其应用 (北京:北京航空航天大学 出版社) 第 254—258 页]
- [19] Kim K H, Kim C 2005 J. Comput. Phys. 208 2
- [20] Chen X 2009 Thermal Plasma Heat Transfer and Flow (Beijing: Science Press) pp48-59 (in Chinese) [陈熙 2009 热等离子体传热与流动 (北京: 科学出版社) 第48—59页]
- [21] Калантаров ПЛ, Неитлчы ЛА (translated by Chen T M, Liu B A, Luo Y L, Zhang Y H) 1992 Inductance Calculation Handbook (Beijing: Mechanism Industry Press) pp1-9 (in Chinese) [卡兰塔罗夫ПЛ, 采伊特林 ЛА著(陈汤铭, 刘保安, 罗应力, 张奕黄 译) 1992 电感 计算手册 (北京: 机械工业出版社) 第1—9页]
- [22] Che B X 2015 M. S. Thesis (Changsha: National University of Defense Technology) (in Chinese) [车碧轩 2015 硕士学位论文 (长沙:国防科学技术大学)]
- [23] Polzin K A, Choueiri E Y 2006 IEEE Trans. Plasma Sci. 34 3

Numerical investigation on the plasma acceleration of the inductive pulsed plasma thruster^{*}

Cheng Yu-Guo^{1)†} Xia Guang-Qing²⁾

1) (PLA 91550 Unit 91 Element, Dalian 116023, China)

2) (State Key Laboratory of Structural Analysis for Industrial Equipment, Dalian University of Technology, Dalian 116024, China)
 (Received 12 October 2016; revised manuscript received 10 January 2017)

Abstract

The pulsed inductive discharge ionizes the neutral gas and accelerates the plasma efficiently, and is accompanied by complicated phenomena during the discharge process. In order to study the transient flow field characteristics and the variations of the main flow parameters (e.g., velocity, density, pressure, etc.) with the magnetic induction intensity of the inductive pulsed plasma, the two-dimensional axisymmetric unsteady magnetohydrodynamic numerical model is introduced by employing the hyperbolic divergence cleaning method. The plasma is excited by the single pulse energy varying in the sine waveform with a period of 10 μ s, and the flow field of the peak magnetic induction intensity ranging from 0.1 T to 0.55 T, is calculated. The results show that the high density and speed region gradually moves forward and away from the coil, leaving the low density and speed plasma behind, meanwhile, the high temperature region is near the coil throughout the discharge, and the inductive magnetic field leads in the phase, compared with the flow parameters, which indicates the effective permeation of the pulsed energy into the neutral gas and the plasma. As the input single pulse energy increases, the maximum axial velocity of the plasma increases and the time at which the flow velocity reaches a peak value moves up. The current sheets of the same direction, which are located on the surface of the induction coil at the beginning, appear as the discharge initiates and moves forward with the influenced flow domain expanding as the process goes on, and an opposite sign current sheet grows when the time passes through the first quarter of the sine period, which is also near the surface of the coil and heats the low-density plasma and the neutral gas. The opposite direction current sheets slow down the velocity of the plasmoid. Due to the nonlinear property of the coil-plasma interaction, the acceleration efficiency of the induction coil improves irregularly as the magnetic induction intensity increases, which grows slowly at a low level, and when the intensity reaches a certain critical value, for the configuration studied in this work the particular value is 0.45 T, the acceleration efficiency increases significantly, indicating that a larger part of the pulsed energy is converted into the plasma kinetic energy.

Keywords: pulsed inductive discharge, plasma thruster, magnetohydrodynamics, numerical simulation **PACS:** 52.75.Di, 52.50.-b, 52.65.Kj, 47.11.-j **DOI:** 10.7498/aps.66.075204

^{*} Project supported by the National Natural Science Foundation of China (Grant No. 11675040) and the Fundamental Research Funds for the Central Universities of Ministry of Education of China (Grant No. DUT15ZD(G)01).

[†] Corresponding author. E-mail: hlcyg@126.com