電磁ビーム放電物理と挑戦的な工学 的応用

平成28年3月2日(水) 第1回「高エネルギー電磁ビームに誘起される放電とその 工学的応用」研究会/第3回マイクロ波ロケット研究会 高エネルギー電磁ビームに誘起される放電



レーザー放電



ミリ波放電



ビームエネルギー強度と伝播速度の関係

挑戦的な工学的応用

☞ 無線エネルギー伝送による航空宇宙機の革新的な発展



 レーザーライトクラフト 推進機の爆轟数値シミュレー ション



- ② **マイクロ波ロケット**
- ③ MHD式レーザーパワーコンバーター

Collecting and focusing optics

電離波面進展速度は何で決まるのか?予測可能か?制御可能か?

レーザーとミリ波の 放電構造の違い

超音速での放電伸展に伴う衝撃 波の発生

過駆動爆轟波を生成



☞ 最適な放電伸展速度と加熱率の関係が存在

前方に伸展するフィラメント構造は那珂研究所でだけ観測される現象?



空気中での放電構造(0.1MW/cm²) Oda, Y. et al. J. Appl. Phys. 2006



ビーム集光(3MW/cm²)下での放電構造 R. Temkin et al. Phys. Rev. Lett. 2008 - プラズマでの反射定在電界によりフィラ メント形成



ヘリウム中での放電構造(35GHz) Vikharev et al., *Sov.Phys,JETP*, 1988

同一物理モデルで記述が可能?





レーザー放電シミュレーション例 (葛山)





第一回「高エネルギー電磁ビームに誘起される放電とその工学的応用」研究会

大気圧レーザー放電の 電離波面伝播速度とレーザー強度の関係

東京大学工学系研究科航空宇宙工学専攻 松井康平

Background

LSDŁLSC



▶ 電離波面は衝撃波から乖離

エネルギーは圧力上昇に使われない

▶ <u>電離波面の伝播速度は推力を推定する際に重要なパラメータの一つである</u>

伝播速度と流れ場の状態



> レーザーデトネーション⇒伝播速度によって流れの状態が決定される

点集光・線集光による伝播速度の差異



光電離によるレーザー放電の進展



ビーム径の光電離への影響



▶ ビーム径と光電離の関係が速度に影響を与えている



◆レーザー放電による電離波面伝播速度を調査 > 径を大きくした場合の電離波面伝播速度 > ビーム径が光電離に及ぼす影響

Experiment

使用レーザーと集光光学系



使用レーザーと集光光学系

400 mm

 $(D_{eff} = 5.1 \text{ mm})$

使用レーザーと集光光学系

◆TEA-CO2 レーザー 定格エネルギー: *E*typical = 10 J 発振波長: *λ* = 10.6 μm

◆ 二つの軸外し鏡による集光 ■ 集光スポット径: 4.5 mm × 9 mm (有効径: D_{eff} = <u>7.2 mm</u>)





レーザー径の1次元性

◆比較的長い集光距離を採用することで以前より太いレーザー径を実現



LSDの可視化 ~HSHS法~

- Half Shadowgraph Half Self-emission (HSHS)
 - 電離波面と衝撃波面を同時に観察



Result & Discussion

LSDの伝播変位の時間履歴





電離波面伝播速度の算出



伝播速度とスポット径の関係



- 伝播速度は有効径5.1 mm

 と7.2 mmで同様の傾向を
 示す
- ✓ 伝播速度は径が十分大きい 場合, レーザー強度によっ て一意に決まる

$$V_{LSD} = 0.037 \cdot S^{0.463}$$

*V*_{LSD} : propagation velocity [m/s] *S* : Laser intensity [W/m²]

チャップマンージュゲデトネーションとの比較



$$V_{\rm CJ} = \left[2(\gamma^2 - 1)\frac{\eta S}{\rho}\right]^{\frac{1}{3}}$$

- ✓ Shimamura et よると 電子温度 は25000 K^[2]
- ✓ Zel'dovich et al^[3]によると
 γ = 1.175 ~1.240
 (T = 4000 ~ 50000 K)
- ✓ Mori et al による実験では輻射に
 よる発光ロスは20 % ⇒ η = 0.8

LSDは過駆動状態であると考えられる

[2] K. Shimamura et al, IEEE TRANSACTION ON PLASMA SCIENCE, 42, 3121(2014).[3] Zel'dovich et al, "Physicsi of Shock Wave and High-Temperature Hydrodynamic Phenomena".pp.198

プラズマからの輻射による光電離の計算

単位体積のプラズマからの制動放射

$$j_{\rm ff\nu}d\nu = 5.43 \times 10^{-52} \frac{Z^2 n_e n_i}{\sqrt{T_e}} \exp\left(-\frac{h\nu}{k_B T_e}\right) d\nu$$

 $\% n_e = n_i = 2 \times 10^{24} \, m^{-3}$, $T_e = 25000 \, K$ とした^[1]

波面からの距離 x における光子フラックス φ_v を計算

電子生成率
$$\vec{n}_{e} [m^{-3}s^{-1}]$$
 $\vec{n}_{e} = \int_{\nu_{0}}^{\infty} k_{i}(\nu)\varphi_{\nu} d\nu$

[1] K. Shimamura et al, IEEE TRANSACTION ON PLASMA SCIENCE, 42, 3121(2014).



電子生成率とビーム径の関係



▶ 電子生成率は波面からの距離が遠くなるほど減少 (大気による光子吸収の効果)

電子生成率とビーム径の関係

各位置(x)において径が1mmの際の電子生成率で無次元化



▶ 波面からの距離が遠くなるほど径による影響大

電子生成率とビーム径の関係



▶ 種電子の量が小さい ⇒ 伝播速度に影響

電子生成率とビーム径の関係





•有効径7.2 mmと5.1 mmのビーム径で生成され たレーザー放電の伝播速度は一致し,<u>有効径</u> <u>5.1 mm</u>は伝播速度を強度によって定める十分な 大きさであり,速度の経験式 $V_{LSD} = 0.037 \cdot S^{0.463}$ が得られた.

 ・ビーム径の光電離への影響を調べた結果、ビーム 径4 mm以上で波面前方における電子生成量が一 定、2 mm以下で電子生成量が小さくなり、それ が速度の低下に起因していることを示した

御清聴ありがとうございました

1次元流体モデルと電離波面速度



強度と電離波面速度の

大口径のレーザーによるLSDの伝播



LSDの1次元的伝播を実現するには径を広げることが必要

電離波面と衝撃波の伝播変位






電子生成率と波面からの距離の関係



Distance from wave front x, mm



高速度カメラによる 大気圧ミリ波放電の計測結果

東京大学 特任研究員 福成 雅史

原子力研究開発機構 筑波大学



Focusing

reflector



Millimeter-wave discharge using the gyrotron



V. L. Bratman et al (2011)

The University of Tokyo

Numerical model of the discharge <u>Electromagnetic Field</u>

Finite Differential Time Domain (FDTD)

$$\nabla \times \vec{\mathbf{H}} = \varepsilon_0 \frac{\partial \vec{\mathbf{E}}}{\partial t} + \vec{\mathbf{J}} \qquad \vec{\mathbf{J}} = -\mathbf{en}_e \vec{\mathbf{v}}_e$$
$$\nabla \times \vec{\mathbf{E}} = -\mu_0 \frac{\partial \vec{\mathbf{H}}}{\partial t} \qquad \frac{\partial \vec{\mathbf{v}}_e}{\partial t} = -\frac{\mathbf{e}\vec{\mathbf{E}}}{\mathbf{m}_e} - \nu_m \vec{\mathbf{v}}_e$$

Convective diffusion equation of electron density

$$\frac{\partial n_{\rm e}}{\partial t} - \nabla \cdot (D_{\rm eff} \nabla n_{\rm e}) = v_{\rm eff} n_{\rm e}$$
$$v_{\rm eff} = v_i - v_a = v_a \left[\left(\frac{E}{E_c} \right)^{\beta} - 1 \right]$$

*Bouef et al.



Ionization process by a standing wave











Computation result in high power region



min max

5

*Bouef et al.







Microwave discharge in low power region





Motivation of the research

- Very few studies have been conducted at the low power region.
 - Discharge structure is not understood well.
 The conventional model cannot explain the ionization process at the low power region.



What kind of structure exist?



 $\lambda/4$ structure was not observed \Rightarrow Diffusive ?

9



28 GHz microwave



High-speed camera image(propagation)







28 GHz microwave plasma formation



12



$\lambda/4$ structure was observed

 $\lambda/4$

Does plasma jump?

- Local electric field dose not reach to *E*c
- Some mechanisms are needed to obtain the ionization.

\Rightarrow The plasma contributes to ionize the air



High-speed camera image(Plasma front)





Shadow graph image





Ionization front propagation velocity







High-speed camera image

Microwave beam

170 GHz Pulse width: 0.8 ms Repetition: 100 Hz (10 ms)

<u>Camera</u> Frame rate: 10000 fps (0.1 µs)





Transition of Millimeter-wave discharge



Emission disappeared at 2.7 ms



Abnormal ignition



Plasma size increases by pulse to pulse



Investigation along the propagation direction









Characteristics of the discharge condition

Condition 1 (@ High power region)

- Filamentary structure is generated depending on the local microwave electric field.
- Front propagation velocity is 10² m/s.
- Short plasma decay time. (much less than 0.1 ms)

Condition 2 (@ low power region)

- Structure becomes smooth.
- Front propagation velocity is 10¹ m/s
- Relatively thick (10² mm) \rightarrow Number density is Low?
- Long plasma decay time. This time changes depending on plasma size(Plasma emission decay time is 2.2 ms at 3rd pulse and more than 9 ms in later pulses)

Transition of the plasma condition





Plasma decay time

Time-integrated photographs (85 Ghz). a)Equilibrium discharge b)Non-equilibrium discharge

N. A. Bogatov et al., Sov. J. Plasma Phys. 12, 416 (1986)



Summary

- $4/\lambda$ structure was confirmed in low power region.
- Transition of the mmW discharge was observed.
 - This phenomena is important for the microwave transmission.

第1回「高エネルギー電磁ビームに誘起される放電とその工 学的応用」研究会/第3回マイクロ波ロケット研究会

レーザー支持デトネーション波の維持限界付 近での電子生成メカニズムの調査

三島 健太、永瀬 真司、〇葛山 浩 (山口大学・院)

予想される打上げコストとレーザーに対する要求



5GWD-9-2建設0、2万回 (60回×365日)に分割して打ち 上げれば、H2ロケットなどの1/4のコ ストで打上げ可能

- 5GWは非常に大きいパワー
- できるだけレーザーパワーを抑えて 打上げたい
- 爆風波以外に取られるエネルギー を抑えたい



レーザー支持デトネーション(LSD)の伝播機構。

- 1. レーザーが集光により絶縁破壊が起こり、 レーザー吸収が開始
- 2. プラズマは、続くレーザーを吸収し、レーザー 吸収帯が形成される
- 3. レーザー吸収帯は, 高温高圧となって急 激に膨張し, 衝撃波が発生
- 4. 衝撃波は吸収体に押され(膨張)、エネ ルギーを得る
- 5. 衝撃波とレーザー吸収帯が一緒に伝播す るレーザー支持デトネーション波(LSD波)が 形成
- レーザー強度が弱くなると、周囲への3次元的なプラズマ膨張へのエネルギー寄与が大きくなり、LSDが維持できなくなる(LSCへ移行)(Raizerの説明)





レーザーによるプラズマ生成の実験

(森ら J. Appl. Phys., 2002)

LSD波に関する最近の研究

- ・森らの三次元実験(J. Appl. Phys. 2002)
 LSD波を維持できるレーザー強度の閾値(S=3~7 MW/cm²)
- 嶋村、小紫らの準一次元実験(IEEE Trans. Plasma Sci. 2014)
 LSD波を維持できるレーザー強度の閾値(S=0.2~MW/cm²)
 ストリーマー放電モデル
- ・数値解析

大西らの二次元計算(森らのLSD速度再現) Wangらの二次元計算(Lightcraftの推力を再現)

・GWクラスの実験・計算も(遠藤・城崎ら、森ら)

衝撃波加熱? 電子拡散? 熱伝導?輻射?

LSDを維持するレーザー強度閾値付近で 衝撃波背後での電子の生成メカニズムがよくわかっていない







出来るだけ小さいレーザー強度で損失を少なくLSDを維持するた めの知見を得たい

計算モデルと計算手法

非粘性流束

粘性流束

時間積分

- ・ 支配方程式 : 熱化学非平衡を考慮した1次元Navier-Stokes方程式
- 温度モデル : Parkの2温度モデル(重粒子温度/電子並進・振動)
- 化学反応モデル : 空気11化学種(N₂,O₂,N,O,NO,N₂⁺,O₂⁺,NO⁺,N⁺,O⁺,e)
 49個の化学反応
- ・ レーザー吸収モデル:一次元のレイトレーシング
 - 逆制動輻射によるレーザー吸 収 (Kempのモデル)
 - : AUSM-DV法 (MUSCL内挿により空間二次精度)
 - :二次精度中心差分
 - : ガウスザイデル・ライン緩和法により二次精度クランク・ニ コルソン陰解法



1. 代表的な計算結果と実験値の 比較

計昇条件	雰囲気圧力P _a	1[atm]
	レーザー波長λ	10.6[µm]
	レーザー強度S _L	10[MW/cm ²]
	格子間隔dx	10[µm]



- 衝撃波前縁において、衝撃波加熱による電子温度上昇と共に、電子が生成される
 - 電子温度は誘導領域でほとんど一定、熱伝導は寄与せず
 - 電子密度勾配は少し効いているかもしれないが、吸収体近傍のみ傾きが急であり、衝撃波の前方への輸送はない
- ある程度まで電子(n_e=10²³ m⁻³)が生成されたところで、一気に吸収が起こり、レー ザー吸収体が形成される

代表的なLSD波の構造(S_L=40MW/cm²)

- 20000 350 10²⁶ 500000 T_e Electron number density [m⁻³] 1024 300 400000 10²² 15000 250 10²⁰ Temperature [K] 200 m T_h 300000 10¹⁸ Pressure 10¹⁶ 200000 10¹⁴ 100 10¹² 100000 5000 n_e 10¹⁰ 50 108 0 -0.2 0.0 0.2 0.4 -0.40 n Distance from shock front [mm]) -1.5 -1.0 -0.5 0.0 0.5 Distance from shock front [mm] -2.01.0 電子数密度と吸収係数分布(1.0µs) 温度と圧力分布(1.0µs)
 - 衝撃波前縁と吸収体が一致する
 - 完全なLSDが形成される


S_L=10MW/cm²では、衝撃波と吸収体が徐々に離れていき、不完全なLSD波といえる

レーザー吸収帯速度の実験と計算の比較



• 実験(三次元, 準一次元)共にLSDになっているレーザー強度 で我々の一次元計算ではLSDにならない

衝撃波加熱、電子熱伝導・拡散以外のメカニズムが、LSD維持のレーザー強度閾値付近で重要となっていると考えられる

2. 簡単な黒体輻射モデルを用いた 先行加熱電子の効果の検証

簡単な黒体輻射による先行電子生成モデル1



- 衝撃波背後の吸収体は、熱化学平衡に至っている。
 - ▶ 定性的には黒体とみなす事が許されると仮定する。
- 吸収体前面から前方に輻射輸送を解き、先行電子を生成させる。
- このモデルは、不正確だが、生成される先行電子量の最大値を与 えると予想される。

簡単な黒体輻射による先行電子生成モデル2

$$I_B(\nu) = \frac{2\pi}{c^2} \frac{\nu^2}{e^{h\nu/k_B T_{eq,B}} - 1}$$

$$I_{B,t,0} = \int_{\nu_I}^{\infty} I_B(\nu) \, d\nu \qquad (\gamma_p = \frac{k_B T_{eq,B}}{h\nu_I})$$

$$\approx \frac{2\pi}{c^2} \nu_I \left(\gamma_p + 2\gamma_p^2 + 2\gamma_p^3\right) e^{-1/\gamma_p}$$

$$\frac{dI_{B,t}}{dx} = -\kappa I_{B,t}(=\dot{n}_{e,p}) \swarrow \qquad \text{WWABEBNSO}$$

2

光電離断面積 $\sigma_p(v)$ を一定かつ最大値を取ると仮定 吸収係数は、 $\kappa = \sigma_{p,max} n_n$ となり・・・

吸収体表面から距離における

- ・ 輻射先行加熱電子の生成率 $\dot{n}_{e,p} = \kappa I_{B,t,0} e^{-kl}$
- 電子加熱率

$$\dot{e}_{e,p} = k_B \dot{n}_{e,p} T_{e,p}$$
 with $T_{e,p} = \frac{1+4\gamma_p+6\gamma_p^2}{1+2\gamma_p+2\gamma_p^2}$

Fujita et al. AIAA 2001-2765 の黒体輻射モデル



T_{e.B}=2,5000K(ほぼ実際の温度)

=40,000K

T_{eq,B}=25,000Kの場合



- 輻射加熱による影響はほとんど見られない
- ・ 衝撃波とレーザー吸収帯の距離は
 0.38mm



- 衝撃波前方より電子が生成している が、前方で吸収体生成に必要な電 子量の閾値までは達しない
- 吸収帯の発生を早めるほどの十分な 電子は生成されない

••••

 $T_{eq,B}$ =40,000Kの場合(非物理的だが強制的に強める)



- 衝撃波前方より電子温度が上昇
- 衝撃波とレーザー吸収帯の距離は 0.04mm縮まる



- 電子数密度は衝撃波前方より上昇し、吸収体生成に必要な電子量を 越える。
- 衝撃波発生時の密度の上昇により イオンが電子と再結合し、電子の数 密度が減少

衝撃波と吸収体の伝播速度(x-t線図)



	U_s [m/s]	U_a [m/s]
輻射無し	2742	2393
$T_{eq,B}$ =25,000 K	2769	2379
$T_{eq,B}$ =40,000 K	3804	3465

- *T_{eq,B}=40,000* Kの時は、かなり速度が
 上がり、C-J速度に近づくが、衝撃波
 と吸収体は離れたまま
- 輻射による電子生成だけでは、完全 なLSDは形成できないようだ



嶋村・小紫らのストリーマ放電モデル



質量保存則(電子) $\frac{\partial n_e}{\partial t} + \frac{\partial (n_e u)}{\partial x} = D_e \frac{\partial Y_e}{\partial x} + \dot{\omega_e} + \dot{n_e^r} (T_{eq,B}) + v_i n_e$ $v_i = \left(\frac{d\varepsilon}{dt}\right) \frac{1}{\varepsilon_i} [s^{-1}] \qquad \left(\frac{d\varepsilon}{dt}\right) = 6.34 \times 10^{13} \frac{v_m}{\omega^2 + v_m^2} S [ev/s]$

 n_e :電子数密度, $n_e^r(T_B)$: 光電離電子生成率, v_i :電離周波数, ε_i : 電離ポテンシャル, ε :内部エネルギー, S:レーザー強度, ω :角周波数, v_m :電子-原子間衝突周波数 18/25

ストリーマ放電の先行電子への寄与



- 衝撃波前方では、ストリーマより輻射による電子生成が支配的
- 10MW/cm²のレーザー強度では、
 ストリーマー放電は、あまり効いてこない可能性がある
- ストリーマ放電はもっと弱いレーザー 強度(1MW/cm²程度)で重要に なるのだろう

19/25

衝撃波背後での電子再結合の過度の見積



- ・ 衝撃波背後において電子の生成率が緩やかになる
 ✓ 再結合反応が原因(主にO+O←O₂++e)
- 二温度モデル(振動=電子並進)の使用により、電子温度が低めに見積られ、電子再結合が過度に起こっている可能性がある

再結合反応が仮に無かったとしたら



- 再結合を無視すると完全なLSDが形成される
- 衝撃波の背後で電子が減少しないことが重要
- 多温度モデルを用いて、吸収体前方の電子温度を正確に見積もる必要 がある(振動温度のないArの場合なども調べる)
- 再結合反応モデルの見直しなども必要かもしれない

先行加熱領域での電子密度と温度計測の試み

- 先行加熱領域の電子密度(n_e=10¹⁸-10²³m⁻³)と電子温度 (T_e=1,000-10,000K)の分布が知りたい
- レーザートムソン散乱法
 - ▶ この範囲のプラズマに適用可能
 - ▶ 先行加熱領域をプローブレーザーの 有効径3~9mm程度の一次元分 布を一気に取得可能
 - YAG (1064nmと532nm)を用 いてテスト実験を行う
 - ▶ 将来的にはCO2レーザーのLSDに 適用
 - YAG (パルス幅6ns)の場合、
 ICCDのゲート速度が3nsのため、
 積算はほとんど出来ない、同期が難しいなどの問題が予想される







まとめ

- LSD波を維持する限界レーザー強度付近の電子生成メカニズム を調べるため、一次元数値解析を行った。
- LSDを維持するレーザー強度閾値付近では、衝撃波加熱・電子 拡散・熱伝導だけでは、計算は実験値を説明できない。
- 輻射先行加熱による電子の生成がLSD波維持に影響を与えていることがわかったが、完全なLSDの再現には至らない
 ▶ もっときちんとした輻射モデルを組み込む予定
- ストリーマー放電モデルは、10MW/cm2のパワー強度では寄与は 少なく、もう一桁小さいパワー強度で重要となる可能性がある



- 衝撃波背後の電子再結合が、LSD維持に関係している可能性が ある
 - ▶ 吸収体前方で多温度モデルを用いて、吸収体前方での熱化学非平衡を 正確に取り扱う予定
 - ▶ 化学反応モデルの再検討
 - ▶ アルゴンでの計算の試み
- ▶ LTS法により先行加熱領域での電子密度・温度の一次元分布の 取得の試み
 - ▶ Nd:YAGを用いて計測法の確立を試みる
 - ➢ 将来的には、COレーザーのLSDへ適用を目指す



レーザー推進の研究背景

- Solar Power Satellite (SPS:太陽発電衛星)
 エネルギー問題解決を目指し、実現化の流れ
 1GWクラスの重量は一万トン
- H2□ケット(2ton/Launch) による静止軌道打ち上げ
 40億円/ton→SPS建設にトータル40兆円





パルスレーザー推進とは?

- ・地上または宇宙の基地からレーザーを伝送
 ニエネルギー源の搭載不要、空気吸い込み式
 一推進剤の大幅な減量→ペイロード比大
- ノズルでビームを集光→構造が簡単で安い制作費





29/25



 $N+N \stackrel{k_f}{\longleftrightarrow} N_2^+ + e$ $O+O \leftrightarrow 0_2^++e$ $N+O \leftrightarrow NO^++e$ $N+e \leftrightarrow N^++2e$ $O + e \leftrightarrow O^+ + 2e$

 $k_b = \frac{k_f}{k_{eq}}$ $k_f = C_f T^{\eta} \exp(-\theta/T)$ C_f, η, θ :アレニウス定数 keq:平衡定数

 $k_b \propto \frac{1}{T_e^{\alpha}}$ 電子温度が高くなると k_b は小さくなる

化学組成

再結合反応有り

再結合反応無し



<u>数値解析結果から見る</u> 強いBSD、弱いBSD

Hiroyuki SHIRAISHI

Department of Mechanical Engineering, Daido University, Nagoya, JAPAN

Introduction: 1-D STEADY PRESSURE PROFILE BY ZND MODEL

Beam-supported Detonation (BSD) is denominated LSD/MSD after an irradiated beam



※ In LSD/MSD wave exothermicity is supplied not by chemical reaction but by radiation absorption

問題とされている点



出典:嶋田豊,柴田鉄平,小田靖久,他, (ビームにより生成されるデトネーションの構造に関する理論的考察) 平成21年度衝撃波シンポジウム、2010年3月



NUMERICAL MODEL AND ASSUMPTION

- (i) <u>The plasma is electrically neutral having no</u> <u>charge separation.</u>
 - An argon gas at room temperature is applied for propellant. Even if the gas is ionized and a plasma is generated, it has no charge separation.
 - Ambipolar diffusion is considered.

NUMERICAL MODEL AND ASSUMPTION

(ii) <u>Chemical reactions considered are ionization,</u> <u>bremsstrahlung and inverse bremsstrahlung.</u>

Ionization

$$Ar + e^- \leftrightarrow Ar^+ + e^- + e^-$$
,

Inverse Bremsstrahlung

$$Ar^+ + e^- + h\nu \rightarrow Ar^+ + e^-,$$

Bremsstrahlung

$$Ar^+ + e^- \rightarrow Ar^+ + e^- + h\nu$$
.

NUMERICAL MODEL AND ASSUMPTION

(iii) The thermal non-equilibrium is considered

as 2-Temperature model.

- -Electron temperature T_e
 - (electronic mode,
 - electron-electronic excitation mode)
- -Heavy particle temperature T_h
 - are considered.

Eurodamental Equations
axisymmetric Navier-stokes equations

$$\frac{\partial \mathbf{U}}{\partial t} + \frac{\partial \mathbf{F}}{\partial x} + \frac{\partial \mathbf{G}}{\partial r} = \frac{\partial \mathbf{F}_{v}}{\partial x} + \frac{\partial \mathbf{G}_{v}}{\partial r} + \frac{\mathbf{H}}{r} + \mathbf{S} \quad \text{(where } i \text{ indicates } Ar, Ar^{+}, e)$$

$$\mathbf{U} = \begin{pmatrix} \rho u \\ \rho v \\ E \\ \rho_i \end{pmatrix} \quad \mathbf{F} = \begin{pmatrix} \rho u^2 + \rho \\ \rho u v \\ (E + \rho) u \\ E_{v} u \\ \rho_i u \end{pmatrix} \quad \mathbf{G} = \begin{pmatrix} \rho u v \\ \rho v^2 + \rho \\ (E + \rho) v \\ (E + \rho)$$

S: Source Terms



•<u>Q_{IB}: Radiative absorption due</u> <u>to inverse bremsstrahlung</u>

$$Q_{IB} = I(x,t) \times (K_{ea} + K_{ei})$$

I: Laser Intensity,

K:Absorption coefficient ()*ea* : Electron-Atom Collision

)ei : Electron-Ion Collision

<u>Q_B: Energy loss due to bremsstrahlung</u>

$$Q_B = 1.426 \times 10^{-40} n_e n_i T_e^{1/2} \left[W / m^3 \right]'$$

n : number density

• Q_{EE}: Energy Relaxation Term

$$Q_{EE} = Q_T - p_e \left(\frac{\partial u}{\partial x} + \frac{\partial v}{\partial r} + \frac{v}{r}\right) + \frac{E_e + p_e}{\rho_e} w_e$$

where Q_T : the relaxation term between heavy particles and electrons

$$Q_{T} = 2\rho_{e} \frac{3}{2} R_{0} (T_{h} - T_{e}) \sum_{i=h.p.} \frac{V_{e,i}}{M_{i}} - \sum_{i=ion} n_{e,i}^{\bullet} \hat{I}_{i}$$

 \hat{I}_{Ar^+} : ionization potential

H28年3月2日 東京大学

v : effective collision frequency

Scheme for FDM

Semi-implicit Harten-Yee

(non-MUSCL modified-flux-type) TVD scheme is applied.

- Viscosity Terms are solved using an alternatingdirection implicit (ADI) difference scheme.
- Radiative energy transfer terms Q_{IB} , Q_B and relaxation term Q_T are treated implicitly .

Governing Equation for Laser Intensity I

Axisymmetric Model

$$\frac{d(IA)}{dn} = I(r, x, t) \times A \times K$$

A : Cross section area of Nozzle K : Absorption Coefficient n : Direction of laser beam

Schematic View of Axisymmetric Tube



• A hot spot (area) is set up to imitate the initial plasma, which is generated by dielectric breakdown.

- Laser Intensity is constant; History is not considered.
(2) Calculation Results for Tube Type 2



This shape must be refined!

Schematic View of Axisymmetric Tube (Tube Type 2)



Parabolic reflector

Computational Grid (51x 140)

Parabolic reflector for 1st irradiation

Initial Conditions for 1st irradiation

Laser	Hot Spot	Other Area	Hot Spot	Cross Section Radius
Intensity	(Initial)	(Initial)	Radius	of Laser Beam
$I_0 = \frac{1}{2 \text{ kW/cm}^2}$	1atm, 15000 K	0.01atm, 300 K	50 mm	150 mm (at Inlet) → 150 mm (<mark>parallel</mark>)



Final Status of 1st irradiation



Electron Number Density (x10²⁴m⁻³) Pressure (atm) <u>Time=278µsec.</u> 2 zones propagate separately \rightarrow MSC

Radiate Conditions for 2nd

irradiation

Laser Intensity $I_0 = 20 \text{ kW/cm}^2$	<u>Case1</u> Wavelength : 100µm	Cross Section Radius of Laser Beam 150 mm (parallel)
	Case2 Wavelength :	

レーザー光は平行、断面積は一定。 →1次元的。

Case1 (100µm Microwave) <u>Time=527µsec. (2nd:250µsec.</u>)



0.004

0.002

0.000



<u> Time=527µsec. (2nd:250µsec.)</u>



Electron Number Density (x10²⁴m⁻³)^{[大学} Pressure (atm)

Calculation Results of Tube Type 2 Case1 (100µm Microwave)



Laser absorption is almost 100%.



Initial Condition for Analysis



まとめ

- •「弱い」MSDをCFD解析によって検討した。
- LSD解析で用いた解析模型を用い、2次元軸対称 形状、250µm波長で弱いMSD様の伝播を確認。な お、最終状態は平行光線・断面積一定でほぼ1次元 的に伝播するジオメトリーとしている。
- しかしながら、1次元解析にて条件を真似ても先行 波によって弱いMSDにならない。両者の違いは発 生過程における、空間的膨張による先行波の弱体 化かと。もしもそうならば、1次元で弱いMSD・LSD を解析するには無理が有る事になる。

御清聴有り難うございました。 Thank you for your kind attention!

Why Microwave Propulsion is studied? Experiments on LSD wave

- (1) Yamaguchi, et. al (Univ. Tokyo, 2008)
 - Atmospheric Air(1.013 × 10⁵Pa)
 - LSD-threshold
 - <u>CO₂ laser</u> : 3.7 MW/cm² (velocity : 2.5×10^3 m/s)

<u>Nd: glass laser</u> : 1.1×10^3 MW/cm² velocity : 6.5×10^3 m/s)

(2) Endo, et. al (Hiroshima University, 2008)

- •0.1~1.0MPa Air
- Velocity: 10,000~70,000m/s
- Laser Intensity: 1,000~10,000MW/cm²

Section II (15:40 – 16:00)

Developing an LSD wave Simulation tool based on a 1-D Laser-induced Discharge Model

Joseph A. Ofosu, Rei Kawashima, Kimiya Komurasaki, Kohei Matsui, and Toru Shimano *The University of Tokyo Komurasaki Laboratory*

1st Beamed Energy Discharge & Engineering Applications Meeting, The University of Tokyo, Tokyo March 2, 2016

CONTENTS

BACKGROUND

- Laser Detonation Propulsion
- Impulse Generation Process
- LSD & LSC DISCHARGE STRUCTURE
- PHOTOIONIZATION-INDUCED DISCHARGE MODEL
- OBJECTIVE
- SYSTEM OF EQUATIONS
- COLLISION FREQ. & THERMAL CONDUCTIVITY
- JACOBIAN AND EIGENVECTORS
- SOLUTION METHOD

BACKGROUND



Laser Propulsion Concept

LASER DETONATION PROPULSION **IMPULSE GENERATION PROCESS**

BEAMED ENERGY LAUNCH SYSTEM

CHARACTERISTICS

- Major propellant is air
- Simple propulsive structure
- Off-board reusable energy source

ADVANTAGES

- Potential low-cost system¹
- Resource-saving alternative
- Low-emission & High payload ratio

1.



2. Katsurayama, H. et. al., J Space Technol Sci Vol. 20, No. 2 (2004), 32-42

LSD & LSC WAVE DISCHARGE STRUCTURE





Laser Supported Detonation (LSD)

- Plasma and shock fronts propagate <u>together</u>
- Isochoric heating of plasma
- Efficient transfer process

Laser Supported Combustion (LSC)

- Plasma and shock fronts propagate <u>separately</u>
- Isobaric heating of plasma
- Inefficient transfer process

OBSERVED LSD WAVE CHARACTERISTIC



PHOTOIONIZATION-INDUCED PRECURSOR-DRIVEN LSD MODEL



3. AVALANCHE IONIZATION

4. PRECURSOR FORMATION

Propagation Mechanism of LSD wave

1st BEDEA Mtg-2016

PHOTOIONIZATION-INDUCED PRECURSOR-DRIVEN LSD MODEL



 $v_{\rm eff} = v_i - \alpha_{\rm R} n_{\rm e}$

Recombination Coefficient, $\alpha_{\rm R}$

$$Ar^{+} + e^{-} \rightarrow Ar + hv$$

$$Ar^{+} + e^{-} \Rightarrow Ar^{**} \rightarrow Ar + hv$$

$$N^{+} + e^{-} \rightarrow N + hv$$

$$N^{+} + e^{-} \Rightarrow N^{**} \rightarrow N + hv$$

(radiative)
(dielectric)
(radiative)
(dielectric)

OBJECTIVE OF THIS STUDY

Develop a numerical tool for the simulation of the LSD wave using the <u>1-D laser-induced discharge model</u>

Validate the <u>discharge model</u> by comparing simulated results with experiment

STEADY STATE SYSTEM OF EQUATIONS

Moving grid equation

 $u_{
m eg}\equiv u_{
m e}-u_{
m g}$ (Electron fluid vel

(Electron fluid velocity relative to grid speed)

$$\frac{du_{\rm g}}{dt} = \alpha \big(u_{\rm e} - u_{\rm g} \big)$$

 α : numerical coefficient

Electron number density conservation

$$\frac{\partial (n_{\rm e} u_{\rm eg})}{\partial x} = v_{\rm i} n_{\rm e} - v_{\rm R} {n_{\rm e}}^2$$

 v_i : ionization coefficient v_R : recombination coefficient

Momentum conservation

$$\frac{\partial (D_{\rm e}n_{\rm e})}{\partial x} = -n_{\rm e}u_{\rm e}$$

$$D_{\rm e} = \frac{kT_{\rm e}}{m_{\rm e}\nu_{\rm tot}}$$

Assumptions

- 1. Negligible magnetic and electric fields
- 2. Zero mass approximation

3.
$$\frac{\partial T_e}{\partial x} \ll \frac{\partial n_e}{\partial x}$$

 v_{tot} : total collision frequency k : Boltzmann constant

STEADY STATE SYSTEM OF EQUATIONS

Energy conservation

$$\frac{\partial}{\partial x} \left(\varepsilon_{\rm e} u_{\rm eg} + p_{\rm e} u_{\rm e} - K \frac{\partial T_{\rm e}}{\partial x} \right) = n_{\rm e} (\alpha_{\rm IB} I - \epsilon_{\rm e} S_{\rm col})$$

$$\varepsilon_{\rm e} = \frac{3}{2} n_{\rm e} k T_{\rm e}$$

K

$$= \alpha(Z) \frac{n_{\rm e} k^2 T_{\rm e}}{m_{\rm e} \nu_{\rm tot}} \qquad \alpha(Z) = 3.22554 \frac{Z + 0.24}{1 + 0.24Z}$$
^[3]

Radiative transfer

$$\frac{\partial I}{\partial x} = -\alpha_{\rm IB} I$$

The vector of conserved variables is defined as :

$$Q \equiv (n_{\rm e}, n_{\rm e}u_{\rm eg}, \varepsilon_{\rm e}, I)^{\rm T}$$

The vector of primitive variables is given as :

$$V \equiv (n_{\rm e}, u_{\rm eg}, T_{\rm e}, I)^{\rm T}$$

March 02,2015

 $\varepsilon_{\rm e}$: electron internal energy

- K : thermal conductivity
- α_{IB} : IB absorption coefficient
- $\epsilon_{\rm e}$: energy transferred in inelastic collisions

 S_{col} : number density loss in inelastic collisions

3. Ramis, R., Eidmann, K., Meyer-ter-Vehn, J., Huller, S., Computer Physics Communications 183 (2012) 637-655

HYPERBOLIC SYSTEM

Addition of pseudo-time derivative term

$$\frac{\partial \varepsilon_{\rm e}}{\partial t_{\rm p}} + \frac{\partial}{\partial x} \left(\varepsilon_{\rm e} u_{\rm eg} + p_{\rm e} u_{\rm e} - K \frac{\partial T_{\rm e}}{\partial x} \right) = n_{\rm e} (\alpha_{\rm IB} I - \epsilon_{\rm e} S_{\rm col})$$

$$\frac{1}{u_{\rm g}}\frac{\partial I}{\partial t_{\rm p}} + \frac{\partial I}{\partial x} = -\alpha_{\rm IB}I$$

$t_{\rm p}$: pseudo-time term

System of equations in a vector notation form

$$\frac{\partial \boldsymbol{Q}}{\partial t_{\mathrm{p}}} + \frac{\partial \boldsymbol{F}}{\partial x} + \frac{\partial \boldsymbol{G}}{\partial x} = \boldsymbol{S}$$

Q: conserved variable vector, *F*: convective flux vector*G*: diffusive flux vector, *S*: source term

$$\boldsymbol{Q} = \begin{pmatrix} n_{\rm e} \\ n_{\rm e} u_{\rm eg} \\ \varepsilon_{\rm e} \\ I \end{pmatrix}, \boldsymbol{F}(\boldsymbol{Q}) = \begin{pmatrix} n_{\rm e} u_{\rm eg} \\ v_{\rm tot} D_{\rm e} n_{\rm e} \\ \varepsilon_{\rm e} u_{\rm eg} + P_{\rm e} u_{\rm e} \\ u_{\rm g} I \end{pmatrix}, \quad \boldsymbol{G} = \begin{pmatrix} 0 \\ 0 \\ -K \frac{\partial T_{\rm e}}{\partial x} \\ 0 \end{pmatrix}, \boldsymbol{S} = \begin{pmatrix} v_{\rm i} n_{\rm e} - v_{\rm R} n_{\rm e}^2 \\ -n_{\rm e} u_{\rm e} v_{\rm tot} \\ n_{\rm e} (\alpha_{\rm IB} I - \epsilon_{\rm e} S_{\rm col}) \\ -\alpha_{\rm IB} u_{\rm g} I \end{pmatrix}$$

COLLISION FREQUENCY & THERMAL CONDUCTIVITY

Collision frequency

$$\begin{aligned} \nu_{\rm tot} &= n_{\rm n} f_{\rm tot}(T_{\rm e}), \qquad \nu_{\rm i} = n_{\rm n} f_{\rm i}(T_{\rm e}), \qquad \nu_{\rm exc} = n_{\rm n} f_{\rm exc}(T_{\rm e}) \\ f_{\rm tot} &= \langle \sigma_{\rm tot} u_{\rm e,th} \rangle, \qquad f_{\rm i} = \langle \sigma_{\rm i} u_{\rm e,th} \rangle, \qquad f_{\rm exc} = \langle \sigma_{\rm exc} u_{\rm e,th} \rangle \end{aligned}$$

 σ : cross-section⁴

Thermal conductivity & thermal flux limitation

$$t_{\rm th} = -K \frac{\partial T_{\rm e}}{\partial x} \qquad K' = \frac{K S_{\rm th}^{\rm max}}{S_{\rm th}^{\rm max} + K |\nabla T_{\rm e}|}, \qquad S_{\rm th}^{\rm max} \equiv f n_{\rm e} k T_{\rm e} \left(\frac{k T_{\rm e}}{m_{\rm e}}\right)^{1/2}$$

f: flux limit factor

S

Averaging process to obtain K' at interfaces

$$\boldsymbol{S}_{\text{th},j}^{\text{max}} = \frac{fk^{3/2}}{m_{\text{e}}^{1/2}} \left(\frac{n_{\text{e},j} + n_{\text{e},j-1}}{2}\right) \left(\frac{T_{\text{e},j}^{3/2} + T_{\text{e},j-1}^{3/2}}{2}\right)$$

$$K_{j}^{\text{int}} = \frac{K_{j}^{\text{cell}}/T_{\text{e},j}^{1/2} + K_{j-1}^{\text{cell}}/T_{\text{e},j-1}^{1/2}}{2} \left(\frac{T_{\text{e},j}^{1/2} + T_{\text{e},j-1}^{1/2}}{2}\right)$$

March 02,2015 4. Hayashi, *NIFS-DATA-72*, 2003

JACOBIAN & EIGENVECTORS

Jacobian & eigenvalue matrices

$$\widehat{\boldsymbol{A}} \equiv \frac{\partial \boldsymbol{F}}{\partial \boldsymbol{Q}} = \begin{pmatrix} 0 & 1 & 0 & 0 \\ f^2 & 0 & 0 & 0 \\ -T_2 \widehat{u}_{eg} & T_2 & u_2 & 0 \\ 0 & 0 & 0 & u_g \end{pmatrix}, \quad \widehat{\boldsymbol{A}} = \begin{pmatrix} -f & & \\ & f & \\ & & u_2 & \\ & & & u_g \end{pmatrix}$$

Right & left eigenvector matrices

$$\widehat{R} = \begin{pmatrix} 1 & 1 & & \\ -f & f & & \\ a_1 & b_1 & 1 & \\ & & & 1 \end{pmatrix}, \quad \widehat{R}^{-1} = \begin{pmatrix} \frac{1}{2} & -\frac{1}{2f} & & \\ \frac{1}{2} & \frac{1}{2f} & & \\ a_2 & b_2 & 1 & \\ & & & & 1 \end{pmatrix}$$

$$\widehat{u}_{eg} + f \qquad \qquad \widehat{u}_{eg} - f \qquad \qquad \widehat{u}_{eg} u_2 - f^2 \qquad \qquad \widehat{u}_{eg} - u_2$$

$$a_1 = T_2 \frac{\hat{u}_{eg} + f}{u_2 + f}, \qquad b_1 = T_2 \frac{\hat{u}_{eg} - f}{u_2 - f}, \qquad a_2 = T_2 \frac{\hat{u}_{eg} u_2 - f^2}{f^2 - u_2^2}, \qquad b_2 = T_2 \frac{\hat{u}_{eg} - u_2}{f^2 - u_2^2}$$

Wave strength

$$\Delta \widehat{W} \equiv \widehat{R}^{-1} dQ$$

All "hat" values mean Roe-averaged quantities

$$\hat{n}_{e} = \sqrt{n_{eL}n_{eR}}, \qquad \hat{u}_{eg} = \frac{\sqrt{n_{eL}}u_{egL} + \sqrt{n_{eR}}u_{egR}}{\sqrt{n_{eL}} + \sqrt{n_{eR}}}, \qquad \hat{T}_{e} = \frac{\sqrt{n_{eL}}T_{eL} + \sqrt{n_{eR}}T_{eR}}{\sqrt{n_{eL}} + \sqrt{n_{eR}}}$$

 $f = \sqrt{k\hat{T}_e}/m_e$ $T_2 = \frac{5}{2}k\hat{T}_e$

 $u_2 = \frac{5}{3}\hat{u}_{eg} + \frac{2}{3}u_g$

SOLUTION OF THE SYSTEM

Computation of convective flux-Roe's method

cell-centred state differences at a cell j,

$$\begin{cases} \Delta \boldsymbol{Q}_{j,\mathrm{L}} = \boldsymbol{Q}_j - \boldsymbol{Q}_{j-1}, & \text{left of cell } j \\ \Delta \boldsymbol{Q}_{j,\mathrm{R}} = \boldsymbol{Q}_{j+1} - \boldsymbol{Q}_j, & \text{right of cell } j \end{cases}$$

using the minmod limiter function

$$\Delta \boldsymbol{Q}_{j} \equiv f_{\text{minmod}} (\Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{L}}, \Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{R}}) = \begin{cases} 0, & \Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{L}}, \Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{R}} \leq 0 \\ \Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{L}}, & |\Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{L}}| < |\Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{R}}| \\ \Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{R}}, & |\Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{L}}| > |\Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{R}}| \\ \Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{L}}, & \Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{L}}| > |\Delta \boldsymbol{Q}_{j,\text{R}}| \end{cases}$$

extrapolated states to a cell interface j+1/2,

$$\begin{cases} \boldsymbol{Q}_{j+1/2,L} = \boldsymbol{Q}_j + \frac{1}{2}\Delta \boldsymbol{Q}_j, & \text{from cell } j \\ \boldsymbol{Q}_{j+1/2,R} = \boldsymbol{Q}_{j+1} - \frac{1}{2}\Delta \boldsymbol{Q}_{j+1}, & \text{from cell } j+1 \end{cases}$$

 $Q_{j\pm 1/2}$ denotes the state at spatial position $x_j \pm \frac{\Delta x_j}{2}$ 1st BEDEA Mtg-2016

SOLUTION OF THE SYSTEM

Computation of convective flux-Roe's method

Roe's flux at interface j+1/2,

$$\boldsymbol{\Phi}_{\text{Roe},j+1/2} = \frac{1}{2} \left(\boldsymbol{F}_{j+1/2,\text{L}} + \boldsymbol{F}_{j+1/2,\text{R}} \right) - \frac{1}{2} \sum_{k=1}^{4} |\hat{\lambda}_k| \Delta \widehat{w}_k \widehat{\boldsymbol{r}}_k$$

$$\boldsymbol{F}_{j+1/2,\mathrm{L}} = \boldsymbol{F}\left(\boldsymbol{Q}_{j+1/2,\mathrm{L}}\right),$$

Time stepping scheme

Provisional update of integration for cell *j*, at a time t = n,

$$\boldsymbol{Q}_{j}^{*} = \boldsymbol{Q}_{j}^{n} - \frac{\Delta t}{\Delta x} \left[\boldsymbol{Res}_{j}^{n} + \left(\boldsymbol{G} \left(\tilde{T}_{\mathrm{e},j+1/2}^{n} \right) - \boldsymbol{G} \left(\tilde{T}_{\mathrm{e},j-1/2}^{n} \right) \right) \right] + \Delta t \left[\boldsymbol{S} \left(\boldsymbol{Q}_{j}^{n} \right) \right]$$

$$Res_j = \Phi_{Roe,j+1/2} - \Phi_{Roe,j-1/2}$$
 and $\tilde{T}_{e,j\pm 1/2} = (T_{e,j\pm 1/2,L} + T_{e,j\pm 1/2,R})/2$

Second stage of the integration for cell *j*, to a time t = n+1,

$$\boldsymbol{Q}_{j}^{n+1} = \frac{1}{2} \left\{ \boldsymbol{Q}_{j}^{n} + \left(\boldsymbol{Q}_{j}^{*} - \frac{\Delta t}{\Delta x} \left[\boldsymbol{Res}_{j}^{*} + \left(\boldsymbol{G} \left(\tilde{T}_{\mathrm{e},j+1/2}^{*} \right) - \boldsymbol{G} \left(\tilde{T}_{\mathrm{e},j-1/2}^{*} \right) \right) \right] + \Delta t \left[\boldsymbol{S} \left(\boldsymbol{Q}_{j}^{*} \right) \right] \right) \right\}$$

CURRENT & FUTURE WORK

Code debugging

Non-dimensionalization of the system of equations

Incorporate a radiative transfer equation for uv emission from plasma

THANKS FOR YOUR ATTENTION



$$x = T_2 (\hat{u}_{eg}^2 - f^2) + \frac{3}{5} T_2 (f^2 - u_2^2), \qquad y = T_2 (\hat{u}_{eg} - u_2), \qquad z = \frac{3}{2} k \hat{n}_e (f^2 - u_2^2)$$

Ambipolar diffusion

$$D_{amb} = \frac{\mu_{i} D_{e} + \mu_{e} D_{i}}{\mu_{i} + \mu_{e}}, \qquad \mu_{i} = \frac{e}{m_{i}} \frac{1}{n_{n} f_{i-n,tot}}, \qquad D_{i} = \frac{e}{m_{i}} \frac{T_{i}}{n_{n} f_{i-n,tot}}$$

$$n_{n} \mu_{i} = \frac{e}{m_{i}} \frac{1}{f_{i-n,tot}} = \text{const.}, \qquad n_{n} D_{i} = \frac{e}{m_{i}} \frac{T_{i}}{f_{i-n,tot}} = \text{const.}$$
^[5]

March 02,2015 1st BEDEA Mtg-2016 5. Dimitris, P. L., Demetre, J. E., *J. Appl. Phys.* 73 (8), 15 April 1993, p. 3671

Collision rate coefficients



EXTRAS

8.0

大気圧ミリ波放電プラズマに見られる 櫛状構造におけるピッチサイズの解析

Analysis of Comb Shaped Plasma Front Propagation in Millimeter-Wave Discharge under Atmospheric Pressure



指導教員: 小紫公也 教授

47146058 中村友祐



アウトライン

1. 背景

・ミリ波放電の伸展現象・櫛状構造

2. 数值計算手法

・Maxwell 方程式 ・電子の拡散方程式

- 3. 計算結果
 - ·初期電子分布、波長依存性 ·電子生成項依存性



・伸展速度、電子数密度依存性 ・ピッチ形成過程



2016/3/2



2016/3/2

第1回「高エネルギー電磁ビームに誘起される放電とその工学的応用」研究会


ジ波放電の特異性



2016/3/2



櫛状構造プラズマ





櫛状構造プラズマ



6



2.数值計算手法

2016/3/2

基礎方程式



2.数值計算手法

イオン化周波数の近似

比較的広い領域(数cm)における構造の再現が目的



数値計算コスト削減のため 簡易的なイオン化周波数モデルを用いた。



2.数值計算手法

Ecをフィッティングパラメータとした



2.数值計算手法

2016/3/2

計算領域と境界条件





櫛状プラズマの解析

初期プラズマ分布依存性

ミリ波の波長とピッチの関係

Ecとピッチの関係



櫛状プラズマの再現

3.計算結果



実験と分布のトレンドが一致

3.計算結果



3.計算結果

2016/3/2

初期分布によらず現れるピッチ



ミリ波の波長とピッチの関係



3.計算結果

3.計算結果

Ecとピッチの関係



2016/3/2

第1回「高エネルギー電磁ビームに誘起される放電とその工学的応用」研究会

18

3.計算結果

Ecと伸展速度、電子数密度の関係



2016/3/2





ピッチは実験を再現



ピッチは電子数密度、伸展速度にもよらない

プラズマによるミリ波の反射で出来る 幾何学的な電界強度分布のみによって決まる



電界の二乗平均平方根分布





電界の二乗平均平方根分布

プラズマ中の電流に誘起される電界





櫛状プラズマは反射波の干渉に起因

一粒から誘起される電界



二粒から誘起される電界



粒内部から誘起される電界 の干渉ではない 隣あう粒からの反射波の干渉が 打ち消しあうスポットを作る

2016/3/2



プラズマにおけるミリ波の透過





今後の課題



結論

実験で観測された粒状プラズマを 数値計算で再現することに成功

数値計算から粒状プラズマのピッチについて分かったこと

- ・初期電子配置に依存しない
- ・周波数に依存、0.9ル程度となる
- 考察

2016/3/2

・電子密度、伸展速度に依存しない

プラズマによるミリ波の反射で出来る 幾何学的な電界強度分布のみによって決まる

ご清聴ありがとうございました

28

2016/3/2



メッシュサイズ依存性



 3.75λ



「高エネルギー電磁ビームに誘起される放電とその工学的応用」研究会 2016 年 3 月 1 日

マイクロ波放電現象とロケットへの 応用に関する数値的研究

東北大学 大学院工学研究科 航空宇宙工学専攻

高橋 聖幸

- 亜臨界条件におけるマイクロ波放電(流体モデル)
- 外部磁場を使用した推進性能改善(粒子モデル)



- ビーム推進は、ビームによりエネルギーを供給、輸送コスト小
- 地上基地から機体にマイクロ波を照射,後部の放物ミラーで集光
- 焦点近傍から衝撃波を伴う電離構造が形成され,推力を獲得



Oda et al., 2004

臨界換算電場強度について

- 気体絶縁破壊は換算電場強度 E/N > (E/N)cの時発生
 ((E/N)c=119.0 Td: 臨界換算電場, E: 電場強度, N: 中性粒子数密度)
- 初期電離位置で E/N>(E/N)cならば、入射換算電場強度 Eo,rms/No< (E/N)cでも電離フロントは進展
- 実験においては、*E_{0,rms}/N₀*>(*E*/*N*)_cか否かで構造が変化





E_{0,rms}/N₀>(*E*/*N*)_c:超臨界条件 (Hidaka *et al.*, 2008) *E_{0,rms}/N₀ < (E/N)_c*: 亜臨界条件 (Oda *et al.*, 2004)

電離構造

超臨界条件_{(>(E/M)}における先行研究

E平面(電場に平行な面), H平面(磁場に平行な面)で電離構造が異なる

H平面

4

数値計算により電離構造を再現



H平面 実験 (Hidaka *et al.*, 2008) 数值計算 (Chaudhury et al., 2010) 電離構造

電離フロントによる反射によ

E平面

亜臨界条件(<(E/N)。)における先行研究

- 放電実験 (Oda *et al.*, 2004)
 - 構造が視線方向で変化しない
 - 枝分かれ状の構造を形成

Branching Structure (Oda *et al.*, 2004)



- 数値計算: Chaudhury らの数値モデルでは再現出来ない
 - ジュール加熱による大気膨張を無視
 - 大気膨張により E/N > (E/N)_cとなり電離が進展すると予想

研究目的

亜臨界条件での放電構造を数値的に再現して 電離構造の特性を理解する

- ジュール加熱の影響を考慮
- 中性粒子の膨張と電離モデルとを結合
- 亜臨界条件における電離構造形成メカニズムを解明

数値計算法

- Maxwellの方程式はFDTD法,電子の拡散方程式は二次精度中心差分 法を用いて離散化
- Euler方程式において,数値流束はAUSM-DV法を用いて評価し,空間 精度はMUSCL法を用いて二次精度化
- 電子のジュール加熱をEuler方程式のソース項として評価



亜臨界条件_{(<(E/N)}。)における 構造形成

- 高亜臨界条件 : *E_{0,rms}/N₀* = 89.3 Td < (*E/N*)_c=119.0 Td
- ・低亜臨界条件: *E_{0,rms}/N₀* = 52.1 Td < (*E/N*)_c=119.0 Td



Branching Structure (Oda *et al.*, 2004)

計算条件



● 初期条件

グリッド幅 : λ/100

計算面:H平面

入射電場強度Eo,rms, 雰囲気圧力p₀:

- *E*_{0,rms}=2.4 MV/m, *p*₀=760 Torr (*E*_{0,rms}/*N*₀=89.3 Td)
- *E*_{0,rms}=1.4 MV/m, *p*₀=760 Torr (*E*_{0,rms}/*N*₀=52.1 Td)

ただし(*E/N*)_c=119.0 Td

• 境界条件

- ・Murの一次吸収境界条件(Maxwell's eqs.)
- •零次外挿(Diffusion eq.)
- 流出境界条件(Euler eqs.)

電離構造の電場強度依存性

- 反射により離れた位置に(E/N)。を超える地点を作り出せる入射電場 強度 (遷移電場強度 E_{tc})を境に構造が変化
 - *E*_{0,rms} ≥ *E*_{tc}(高亜臨界条件):離散的に進展
 - ◆ Eo,rms < Etc(低亜臨界条件): 連続的に, 枝分かれをしながら進展




- 電離フロントにおいて、ジュール加熱によりNが減少し、Erms/Nが高く保たれることで、連続的に波源方向へ進展
- 十分にNが低下すると、反射の指標となる導電率o(=F(n_e/N))が大きくなり、離れた地点に(E/N)。を超える地点が現れる
- 新たな電離フロントが離散的に形成される



Maximum values of the contour are 4.3×10^6 (E_{rms} [MV/m]), 2.0×10^{26} (N [m⁻³]), and 180.0 (Td).

低亜臨界条件(< Etc)における構造形成

- 電離フロントによる電磁波の散乱により,前方ほど Ermsが増大
- 中性粒子の膨張速度は電離フロントの進展速度よりも小さいため、 後方ほどNが減少
- *Erms*/*N*が高められる地点ができ,構造が枝分かれする



Maximum values of the contour are 2.2 x 10⁶ (E_{rms} [MV/m]), 4.3 x 10²⁵ (N [m⁻³]), and 150.0 (Td).

進展速度,構造間隔の入射電場強度依存性



- 遷移電場強度 *E*tc を境に電離波面伝搬速度が増大
- 構造間隔が電場強度が下がるに従って増大

まとめ

亜臨界条件での電離過程を数値的に再現して 電離構造を調査

- ◆ 電磁波流体結合コードを作成
- 中性粒子の膨張によって電離が維持
- 遷移電場強度 *E*tc を境に構造形成が変化
- 遷移電場強度 *E*_t を境に電離波面伝搬速度が増大

外部磁場を使用したマイクロ波 ロケット推進性能の改善

- 低圧での推進性能を外部磁場印加により強化
- 軸対称二次元流体計算により推力評価





- 雰囲気圧力 0.1 atm でフィラメント構造が消滅
- 0.1 atm 以下では推力が小さ過ぎて測定不可能
- 低圧ではエネルギー吸収率が減少+電離波面伝播速度が増大

Oda et al. (2007)

IIO GHz ビーム照射と外部磁場の組み合わせ



- 粒子計算によって外部磁場印可時の電離構造を再現
- **II0 GHz** ビームに対して 3.9T を印加する事で推進性能改善

研究目的

<u>低周波ビームを照射し、低強度磁場で</u> <u>マイクロ波ロケットの推進性能改善</u>

- 低周波ビーム照射時の電離構造を粒子計算により再現
- 外部磁場印加によりエネルギー吸収率を改善
- 衝撃波計算により推進性能を推定

計算条件



- 超臨界条件: 5 MV/m のマイクロ波を入射(Hidaka et al. (2008))
- FDTD 法と PIC-MCC 法を組み合わせて電離過程を再現
- 計算負荷削減の為,空間 I 次元,速度 3 成分(ID3V)計算

低周波マイクロ波照射時の電離構造

110 GHz, 0.006 atm (2.6 ns)

25 GHz, 0.006 atm (1.6 ns)



- 110 GHz 照射時は低圧では拡散的な構造になる
- 25 GHz 照射時では低圧でも電子密度のピークが見られる

エネルギー吸収率と電離周波数の周波数依存性



- 低周波ビーム照射によりエネルギー吸収率が増大
- 拡散よりも電離が支配的になりフィラメント化

低周波ビーム照射と共鳴磁場印加時の推進性能



25 GHz ビーム照射と第2高調波 ECR の組み合わせにより、
 0.45 T で推進性能を改善可能

まとめ

外部磁場印加による推進性能改善

- 低周波ビーム放電時の電離構造を粒子計算により再現
- 低周波放電時は電離が優位になるためにフィラメント化
- 0.45 T の磁場印加により推進性能が 105 倍に改善

東大ジャイロトロン開発の進捗報告

Masafumi Fukunari

The University of Tokyo

The University of Tokyo

1 MW 級マイクロ波発振器ジャイロトロン



K. Sakamoto et al., Nucl. Fus. (2009)

ジャイロトロンの発振周波数領域



*Richard Temkin, IEEE Pulsed Power & Plasma Science



開発目標

『高エネルギー電磁ビームに誘起される放電とその工学的 応用』研究に向けた東大ジャイロトロンの開発

仕様目標

- 最大出力電力
- : 1 MW
- オペレーション : 単パルス運転
- パルス幅 : 数ms
- ビームプロファイル : ガウシアンプロファイル

開発計画(仮)

年	2015年度(H27)																		2017年度(H29)											
月	10	11	12	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	1	2	3	4	5	6	7	8	9	10	11	12	1	2	3
設計	0法律関係														-															
	1MIG 共振器設計						⁺∙ =	ッレ	クタ																					
											2	設	計																	
											 3砧	度	設計	-																
											▲直	一空	系の)	+															
											唐	ਨਿ	加区						_		-	_								
											パサノ	ハゥ	5173			┎宜	宇全	」 安	<mark> </mark>	- क	(I)	+旦	숫란 섬	⊈	重生	; 而그 幺	⇒	<mark>と 퓼그</mark>	<mark>佐ち</mark> な	ר <u>י</u> בי
					_					_	_	_				7	こ向火	王 (レノ フ 団	- 于	·\11222 三几三	·勿 :上	<u>ע ויא</u>	尺、	电メ	「日じ初	ド、ノ	NAC		テノ
										_	_						_		/ 电	いに	記てき	i⊤ ≚≝	Ti a	ת= ת	Ⴑᆕ⊥					
										_							_		62	リル	くプレ	子	<u> </u>	り訪	ζāΤ				_	
																														_
調整																														
					—	扫	た	油	÷	ォ	Z	+_	. Ж	1-~	<u>∽ +</u> +	لا -	$\hat{\mathbf{T}}$	ヽヹ	之计	Ŀ-А	хл	スコ	西							
				Ŀ		①王	ۍ	八	、 上	9	6		נא.	1~2	LTZ		. 0,	צו		ע א	`У	בע	X							
発展																														



マイクロ波ビーミング推進に向いている周波数とは

マイクロ波放電の工学的応用の有力候補



6



電波法の取り扱い

100 GHz 帯では唯一, 94-94.1 GHz のみ宇宙研究(能動)

➡ ジャイロトロンの発振周波数とする

ただし脚注に下記の記載がある。

5.562

地球探査衛星業務(能動)及び宇宙研究業務(能動)による 94-94.1GHz の周波数帯の使用 は、宇宙雲レーダーに限る。

即座にBEPに使用できそうな周波数は現状無い

その他の周波数

5.340

以下の周波数帯の発射は、全て禁止する。

(略) 86-92GHz 100-102GHz 109.5-111.8GHz 114.25-116GHz 148.5-151.5GHz

164-167GHz 182-185GHz 190-191.8GHz 200-209GHz (略)

間の周波数は無線標定,電波天文,衛星,航行,宇宙研究(受動)に配分



周波数と波長

ジ波放電の構造は波長に依存





メインコイル

JASTEC (Japan Super Conductor Technology)



周波数と磁場の関係

 $f \approx 28 \times B_o [GHz]$

無冷媒型マグネット (Cryogen-free magnet) 液体ヘリウムを使用せず、冷凍機でマ グネットを極低温冷却する無冷媒型 超電導マグネット

パラメーター最大中心磁場5Tボア直径100 mmボア長さ440 mm5 G ライン半径約1.6 m(計算値)本体質量200 kg

G The University of Tokyo







マイクロ波の取り出し

横出し(モード変換器内蔵型)



Figure 5-28: The 1.5 MW, 110 GHz gyrotron schematic in the internal mode converter configuration.

メリット

- •寄生モードは除去される.
- ・コレクタのサイズを大きくでき,熱負荷が抑制.
- コレクタ長さを短くできる. デメリット
- 計算通りのモードが励起されていないと発振されない。
- ・モード変換器の制作に時間がかかる.

頭出し(モード変換器無し)





メリット

- 予定のモード以外でも発振を得ることができる.
- モード変換器を後から開発できる. デメリット
- ・コレクタの熱負荷が大きい.
- 寄生モードの反射によって共振器内部のモードが乱される.
- 寄生モードによるアーキングで窓が損傷しやす

*Eunmi Choi," Experimental Study of a High Efficiency Gyrotron Oscillator" 博士論文



Collector Potential Depression(CPD)

コレクタをボディより低いポテンシャル配位としてエネルギーを回収する



*恒岡まさき, "核融合用ジャイロトロン電源の高性能化に関する研究"





- 正準運動量(荷電粒子の力学的運動量と電磁場の 持つ運動量の和)が保存される
- 磁場中で電子がサイクロトロン運動をする場合
 正準角運動量が保存される.

$$l = l_z - \frac{e\Phi}{2\pi} = \frac{m^2 v^2}{2eB}$$

□ 電子の円軌道を貫く磁束が保存される.

$$\Phi = \pi r_L^2 B = \pi \frac{m^2 v^2}{e^2 B} = \frac{2\pi}{e} l$$

⇒条件ごとの電子軌道, 速度の計算が可能



カソード半径の条件

• 下限: 最大カソード電界Ec

- □ Ec>100 kV/cmではアーキングが発生.
- カソード先端に電界による応力が加わるため、Ec≤60 kV/cmとする.
- 上限:空間電荷制限電流密度J
 - □ 電子銃は熱制限領域で動作する.
 - カソード電流密度との比Jc/JL < 0.15
 - 東大ジャイロトロンではコイルボア径の上限(カソード半径)
 +電極間距離≤30mm)の方が効いている

この間が解





- 表1 電子軌道のパラメータ
- 1 電子ビーム電流
- 2 電子ビーム電圧
- 3 発振周波数
- 4 共振器内部モード (電子ビーム半径)
- 5 ピッチファクター(速度比

- <u>表2 デザイン変数</u> 1 エミッタ半径r_c 2 エミッタ電流密度J_c 3 エミッタ角度 φ_c
 - 4 a-c間スペーシングファクタD_F



*J. Mark Baird & Wes Lawson, International Journal of Electronicsm, **61**(6), 1986, pp. 953-967



2極管か3極管か 目標のビーム電圧・電流 = 80 kV・40A (効率30%)



2極管

- 単一のアノード
- 電極構造, 電源回路が単純
- ビームの調整が困難



3極管

• 電子を引き出すアノードと加速するアノードを 分ける

(第1アノードの電圧はビーム電圧より低い)

- ビームの調整が可能
- 電極構造,電源回路が複雑
 (分圧回路が必要でその立上時間が問題)

ボア径の条件のため2極管では、ビーム電圧80kVを達成できない ⇒3極管で設計を行う



共振器モード(**TE**_{m.n})の選定

条件

- 小さいカソードに大電流を流すので、できるだけカソード半径と電極間距離を 大きくしたい. (mモード次数、電極間距離ファクタDFを大きく取る)
- DFとmモード次数を大きくすると、アノード電圧が高くなり、最大カソード電界 を超える



磁束から求めたコレクタまでの電子軌道





電子軌道の数値計算

高効率化には電子のピッチファクタ(1<a≦1.5)と速度分散(<10%)が特に重要



エミッタ半径・幅・角度, 電極間距離は断熱仮定より決定できるが, 電子 ビームはその他の形状パラメータにも大きく依存する.

⇒断熱仮定の計算は目安にしかならない.

⇒数値計算が必要

⇒まずはカソードと第一アノードについて計算する

20







まとめ

• 概念設計は出来てきている.

- 実現可能性の確認,開発計画の確定のため会社・大学との交渉を行う.
- ジャイロトロン本体の詳細設計が課題
 - MIGの最適化が必要
 - □ 次に共振器・コレクタ形状の設計を行っていく (坂本さんの計算コードをお借りしたい)



分散関係式とサイクロトロンモード


第1回「高エネルギー電磁ビームに誘起される放電とその工学的応用」研究会 第3回マイクロ波ロケット研究会 筑波大の大電力ミリ波源 ジャイロトロンの開発の現状



今井 剛、假家 強、南龍太郎 筑波大学プラズマ研究センター(PRC)



筑波大PRCの研究の柱ジャイロトロン研究 NIFS, JAEA, 大学, TETDと密接な連携協力(全日本+PPPL)

筑波大学プラズマ研究センター(PRC)では、 核融合炉を目指した プラズマ理工学研究を推進

原型炉へ向け必須の課題、 「<mark>数億度の炉心プラズマと常温壁との共存</mark> を掲げ、以下の2つを推進



- 1) 高温プラズマの常温壁への熱輸送/熱・粒子負荷を緩和する ダイバータプラズマとプラズマ-壁相互作用研究
- 2) 高温プラズマ生成の鍵の加熱装置、特に有望な電子サイクロ トロン加熱(ECH)の心臓部、ジャイロトロン研究開発

●既存の核融合実験装置から、将来の原型炉、さらには、マイクロ波 ジャイロトロン応用研究に向けて、 広い周波数範囲の14 ~ 300 GHzのMWを超えるジャイロトロン 開発 核融合科学研究所(NIFS),原子力機構(JAEA)、九大、東大等と密接に 連携し、全日本的な取り組み、 国際的にもプリンストン大PPPLとの共同研究を推進



14 GHz - 300 GHz MW Gyrotron 開発の推進



 低周波数帯. (14, 28 & 35 GHz) 1 MW以上 Gyrotron for GAMMA 10/PDX (筑波大) QUEST(九大), Heliotron J(京大), NSTX-U(プリンストン大). マイクロ波推進(東大)
 高周波数帯(77, 154 & 300 GHz) over 1 MW ECH Gyrotron for LHD(核融合科 学研究所) and 原型炉.



Schedule of Gyrotron Development in PRC

							—— P	RC ——
- Gyrotrons		-2009	2010	2011	2012	2013	2014	2015以降
LHD	77 GHz #1							
	77 GHz #2	Plasma	Exp.					
	77 GHz #3	Plasma	Exp.					
	154 GHz #1	Plasma	Exp.					
	154 GHz #2				Plasma	Exp.		\rightarrow
	154 GHz #3						Fabricat	ion — — ➤
G-0/PDX	14 GHz #1				Des	ign		>
QUEST H-J PPPL	28 GHz #1	<u>Operati</u>	on Test			QL	JEST Exp.	
	28/35 GHz #1				F	abricatior	•	\rightarrow
Drmo	300 GHz #1				(Operation	Test	

→ T_{e0} > 10 keV with n_{e_ave} = 2 × 10¹⁹ m⁻³ (LHD). Total injection power > 5 MW. → I_p of 66 kA was non-inductively attained with 28 GHz injection (QUEST). → TE_{32,18} / 0.5 MW / 299.84 GHz was achieved. (PRC/JAEA Collaboration).

 \rightarrow Dual frequency, 1.25 MW at 28 GHz and 0.87 MW at 35 GHz was achieved (PRC). (3)



LHD Gyrotron 開発の成果

PRC -

Achieved performances of 77 GHz & 154 GHz gyrotrons for LHD

Tube No.	Short Pulse Operation	Long Pulse Operation
77GHz#1	(1.4 MW 0.2 s)/1 MW 5 s	0.29 MW 60 s/0.13 MW 935 s
77GHz#2	(1.3 MW 0.4 s)/1 MW 5 s	0.24 MW 1800 s
77GHz#3	(1.9 MW 0.1 s)/1.8 MW 1 s	0.3 MW 1800 s/0.22 MW 4500 s
154GHz#1	1.25 MW 4 ms/(1.16 MW 1 s)	0.35 MW 1800 s
154GHz#2	1.2 MW 1 s	0.2 MW 1800 s

(power-pulse width) : two-step anode-rise voltage control

Output States of High Power ECH Experiments → 154 GHz: 1.16 MW for 1 s

4.4 MW into LHD plasma with three 77 GHz tubes, contributed to <u>*T*</u> of 20 keV</u>.





28 GHz 1 MW Gyrotron for GAMMA 10



→ Demonstrated more than <u>1.25 MW</u> (2 ms) & 0.6 MW for 2 s. Both are limited by the DC Power Supply.

(5)



Setup of RF Test Stand in PRC





Dual-frequency over 1 MW demo. of First 28 GHz Tube

Installed 28 / 35 GHz window for <u>dual-frequency test</u> on First 28 GHz tube



7

PRC -

Application to QUEST Experiment



→ The successful result of high EC non-inductive driven current around 60 kA has been obtained.
⑧





New 28 / 35 GHz dual-frequency gyrotron with the following targets: (1) 2 MW 3 s at 28 GHz (for NSTX-U and GAMMA 10/PDX) (2) 0.4 MW CW at 28 GHz (for QUEST) (3) 1 MW 3 s at 34.8 GHz (for Heliotron J) (4) 2 MW 数ms-多パルス at 28 & 34.8 GHz

 $(\mathbf{9})$

Next Step of New 28 / 35 GHz Gyrotron Development PRC =

Olssue: the laminar flow decline of the electron beam in high beam current \rightarrow to obtain the better laminar flow of electron beam in front of the cathode



Beam Current (A) \rightarrow Determined from the selection rule TE_{8.5} (28 GHz) & TE_{10.6} (35 GHz) and optimized the cavity, 2 MW calculated outputs at both 28 & 35 GHz are obtained. We started the fabrication.



Design Study of 14 GHz Gyrotron

- O14 GHz gyrotron for GAMMA 10/PDX and QUEST in the near future
 - \rightarrow For a fundamental heating at the mid-plane of GAMMA 10 central-cell \rightarrow The optimal frequency for an EBW experiment in magnetic field at QUEST



High efficiency mode conversion



Improved Points

Magnetron Injection Gun (MIG) and Cavity: to improve the effective pitch factor α degradation in high beam current.

Internal Mode Converter and Mirrors: to minimize the electric field at the window edge and diffraction loss.

 \rightarrow 1 MW/ 14 GHz/ TE_{4.2} cavity design accomplished.

PRC



300 GHz Challenge for Demo Reactor



→ ~ 0.5 MW for 1 ms (η = 19 %) achieved with V_k = 80 kV. (Joint Exp. with JAEA).

(12)



Development of High Power Gyrotron for LHD

→ Three 77 GHz gyrotrons and Two 154 GHz gyrotrons have demonstrated 4.4 MW injection into LHD plasma contributing to producing the electron temperature T_e of 20 keV.

- PRC _____

 $\rightarrow T_{e0} > 10$ keV with $n_{e_{ave}} = 2 \times 10^{19}$ m⁻³. Total injection power > 5 MW.

Development of 28 GHz Gyrotron for GAMMA 10

- → Dual frequency, 1.25 MW at 28 GHz and 0.87 MW at 35 GHz has been achieved.
- \rightarrow *I*_p of 66 kA has been non-inductively attained with 28 GHz injection in QUEST.

Development of 14 GHz Gyrotron for GAMMA 10 and QUEST

 \rightarrow 1 MW/ 14 GHz/ TE_{4,2} cavity design has been accomplished.

Development of 300 GHz Gyrotron for DEMO Reactor

→ ~ 0.5 MW for 1 ms (η = 19 %) has been achieved with V_k = 80 kV. (Joint Exp. with JAEA).

University of Tsukuba is challenging to 14 GHz - 300 GHz Gyrotron development for present & future Demo ECH and obtained MW level or over 1 MW in 28, 35, 77, 154 and 300 GHz.



PRC

OBased on Above Successful Results,

- → 28/35 GHz tube will be applied to QUEST for EBW experiment,
 to GAMMA 10 for high heat flux and high potential experiment
 & to U. Tokyo-Microwave propulsion collaboration project.
- \rightarrow Fabrication of new 28 GHz / 35 GHz dual frequency gyrotron is in progress.
- → Development of new 154 GHz / 116 GHz dual frequency gyrotron for LHD will be started.
- → Development of 28/35 GHz / 1.5-2 MW / a few sec. gyrotron for GAMMA 10 and NSTX-U will be started.
- \rightarrow Improvement of 300 GHz gyrotron for Demo will be started.