熊本 篤志, 遠藤 研, 石ケ谷 侑季 (東北大)

Experiment of lower hybrid resonance detection by wideband impedance probe for measurement of ion composition and electron number density

A. Kumamoto, K. Endo, Y. Ishigaya (Tohoku Univ.)

1. はじめに

本研究では、2016 年 8 月 30 日~9 月 2 日、お よび 2017 年 2 月 13~17 日の期間に、宇宙航空研 究開発機構宇宙科学研究所の大型スペースサイ エンスチェンバを利用して、広帯域インピーダン スプローブの試作モデルによるプラズマ計測実 験を実施した.2016 年度は特にプローブ・プラズ マ間を流れる DC 電流成分を抑制することで、 LHR 検出を妨げる電子衝突周波数の低減に効果 がないかどうかを確認するために、プローブへの DC 電圧印可を試みた.

2.広帯域インピーダンスプローブによる LHR 検出の原理

電離圏の電子密度に加えてイオン密度・組成計 測が行えるように広帯域化された新型のインピ ーダンスプローブ装置の開発を進めている.現行 のインピーダンスプローブは0.1~25 MHzの周波 数帯域で,プラズマ中でのプローブ容量が極小と なる高域混成共鳴(UHR)周波数を計測することに よって電子密度を導出する[1].プローブ容量が極 小となる周波数は低周波域にも存在し,低域混成 共鳴(LHR)周波数と呼ばれる.O⁺,NO⁺,O₂⁺イオン 及び電子から成るプラズマ中でのLHR 角周波数 *o*LH は以下の式で表される.

$$\omega_{LH} = \sqrt{\frac{\Pi_{O+}^2 + \Pi_{NO+}^2 + \Pi_{O_2+}^2}{1 + \Pi_e^2 / \Omega_e^2}} \quad (1)$$

ただしここで $\Pi_{0+},\Pi_{N0+},\Pi_{02+},\Pi_e$ はそれぞれ $O^+,NO^+,O_2^+,$ 電子のプラズマ角周波数, Ω_e は電子サ イクロトロン角周波数である.LHR 周波数はイオ ン密度・組成に依存するので、インピーダンスプ ローブの動作周波数帯域の下限を 100 Hz まで拡 大し、電離圏で LHR 周波数でのプローブ容量の 極小を計測できるようにすることで、電離圏イオ ンの密度・組成の観測が可能となる.

図1に,高度100 km,150 km,300 kmの電離圏 プラズマ中で観測されると期待されるプローブ 容量の見積値を示す.プラズマ中のプローブ容量 *C*_Pは以下の式で見積もることができる.

$$\frac{1}{i\omega C_P} = Z_P + \frac{1}{i\omega C_S} \tag{2}$$

但しここで C_sはシース容量である. Z_Pはプロー ブ周辺のプラズマによるインピーダンスで以下 の式で表される[2].

$$Z_{P} = \frac{1}{i\omega 2\pi\varepsilon_{0}K_{\perp}L} \left(\ln\frac{L}{r} - 1 + \ln\sqrt{\frac{K_{\perp}}{K_{\parallel}}} \right) \quad (3)$$

$$K_{\perp} = 1 - \sum_{s} X_{s}U_{s} / \left(U_{s}^{2} - Y_{s}^{2}\right) \quad (4)$$

$$K_{\parallel} = 1 - \sum_{s} X_{s} / U_{s} \qquad (5)$$

$$X_{s} = \Pi_{s}^{2} / \omega^{2} \qquad (6)$$

$$Y_s = \Omega_s / \omega \tag{7}$$

 $U_s = 1 - i v_s / \omega \tag{8}$

ただしここでsは粒子種, Π_s は粒子sのプラズマ 角周波数, Ω_s は粒子sのサイクロトロン角周波数, vsは粒子 sの衝突周波数である.図1の各容量プ ロファイルは,表1のパラメータを式(2)~(8)に代 入して得られる.衝突周波数が高いために,高度 100 km では LHR 周波数での極小が識別できない が,衝突周波数の低い高度 150 km,300 km では, LHR が十分検出可能である.2017 年度冬に打ち 上げ予定の SS-520-3 号機は,極域カスプ領域のイ オンアウトフロー現象を観測対象としており,到 達高度は 1000 km に及ぶ.高高度では電子の衝突 周波数はさらに低く,LHR の検出にもさらに適し ており,うまく計測できれば,熱的イオン・低エ ネルギイオン計測とのクロスチェックにも活用 できることが期待される.そこで,SS-520-3 号機 に搭載される NEI/PWM (インピーダンスプロー ブ及び高周波プラズマ波動モニター)には,広帯



図1. 高度 100km, 150km, 300km の電離圏で観 測されるプラズマ中のプローブ容量の計算値

表1. 図1の計算で使用したパラメータ

| Region | E | Е | F |
|--------------------|-------|-------|-------|
| ALT [km] | 100 | 150 | 300 |
| $\nu_{_{en}}$ [Hz] | 1e5 | 1e3 | 30 |
| $\nu_{_{in}}[Hz]$ | 1e4 | 1e2 | 1 |
| B [nT] | 43960 | 43960 | 43960 |
| N [/cc] | 1e5 | 1e5 | 1e6 |
| $O_2^+ \& NO_+$ | 100% | 100% | 0% |
| O^+ | 0% | 0% | 100% |
| Cs [pF] | 30 | 30 | 30 |
| L [m] | 1.2 | 1.2 | 1.2 |
| r [m] | 0.01 | 0.01 | 0.01 |

域インピーダンスプローブ機能を実装すること を予定している. 2017 年 2 月の実験では, 2016 年 度前半に製造した SS-520-3 用 NEI/PWM の試作 機を用いて,より搭載時に近いプラズマ計測試験 を行った.本稿では, 2017 年度 2 月の実験結果 を中心に報告する.

広帯域インピーダンスプローブによるプラズ マ計測実験

2017年2月の実験では,SS-520-3用NEI/PWM の試作機が用いられた. NEI/PWM 試作機の計測 周波数帯は0.1~25MHz又は1~10kHz(切替式) でいずれも掃引周期は 125ms である. NEI/PWM 試作機では、プローブの DC 電圧印可機能を実装 していないため、実験では図2のブロック図に示 すように、チェンバ本体を基準電圧 OV として、 これに対し直流電源装置で V_{COM2}[V]の DC 電圧 を生成する. NEI/PWM の1次電源 GND は 0V に接地し、2次電源 GND を V_{COM2}に接続する. プローブと2次電源間は抵抗(10MHz)で接続さ れているため、電流が流れなくなったところでプ ローブ電位 VPは VCOM2 と一致することが期待さ れる.このNEI/PWM 試作機を,接地系統に注意 しつつ, チェンバ内に固定設置した. また比較用 に従来型のインピーダンスプローブも並べて設 置した (図 3). 真空引きした後, Ar ガスを導入 して後方拡散プラズマ源で電離させるとともに, ヘルムホルツコイルに電流を流して, チェンバ内 に 70000 nT (電子サイクロトロン周波数: 1.96 MHz)の背景磁場を発生させた.この状態で VCOM2を0.0, 0.5, 1.0, ..., 4.0 Vのように変化させ, 0.1~25 MHz の帯域での計測データ、1~10kHz の帯域での計測データを確認した.

図4に $V_{COM2} = 0 \sim 4 V$ の時の $0.1 \sim 25 \text{ MHz}$ の 等価容量プロファイルをy軸をずらしながら重ね たプロットを示す. $0.1 \sim 25 \text{ MHz}$ の帯域では,従 来型のインピーダンスプローブと同様に UHR に よる等価容量の極小,シースレゾナンスによる等 価容量の極大を確認することができる. 図4の計 測例では,UHR 周波数は 2.75 MHz で,これよ



図 2. NEI/PWM 試作機のブロック図



図 3. チェンバ内での設置状況

りプラズマ周波数が1.93 MHz, 電子数密度が4.6 x 10⁴ /cc だったことがわかる.また,いずれの Vcom2でも,UHR 周波数,シースレゾナンス周波 数,等価容量値の平均・分散に大きな差は見られ なかった.

図 5~7 に V_{COM2} = 0.0, 1.5, 3.0 V の時の 1~10 kHz の等価容量プロファイルを示す. 0.1~25 MHzの帯域の計測で得られた電子数密度 4.6x10⁴ /cc をもとに, Ar⁺ 100%として LHR 周波数を求 めると 5.3 kHz であるが, 図 5~7 の等価容量 プロファイルでは, この周波数付近の極小を確認 することができなかった. また V_{COM2}の変化に対 して, 等価容量プロファイルの分散が V_{COM2} = 0.0 V, 3.0 V で大きいのに対し, V_{COM2} = 1.5 V では最



図 4. 0.1~25 MHz の等価容量プロファイル

小となる傾向が確認された. 等価容量の分散は, プローブに流れるノイズ電流によるものと推測 される. V_{COM2} =1.5 V で最小になるのは, プロー ブ電位がプラズマ中で 1.5 V だったために, V_{COM2} = 1.5 V の際に 10 M Ω を流れる電流が最小となっ ていたことを示している.

図 4~7 の計測では,NEI/PWM 試作機による 電子密度計測で,問題を生じなかったが,後方拡 散プラズマ源の設定を変更して,より高密度のAr プラズマを生成して計測を試みたところ, NEI/PWM 試作機の出力データが飽和する場合 が見られた.一方,比較用の従来型インピーダン スプローブではこの現象は見られなかった.



図 5.1~10 kHz の等価容量プロファイル

 $(V_{COM2} = 0.0 V)$



図 6.1~10 kHz の等価容量プロファイル





図 7.1~10 kHz の等価容量プロファイル (V_{COM2} = 3.0 V)

4. 考察

今回の実験では、プローブと NEI/PWM 試作機 の 2 次電源 GND が 10 MΩで接続されているこ とから、プローブ・2 次電源 GND 間の電荷移動 は速やかに終了し、プローブの DC 電位 Vp は基 本的に VCOM2 に追随するものと期待していた. 真 空中のプローブに対してはそうした挙動が期待 できるが、プラズマ中のプローブは、周辺プラズ マとの間で電荷の移動が生じるために,むしろ VP はもっぱら背景プラズマの密度・温度等に依存し て決まり(図 5~7のプラズマ中では 1.5 V), VP-VCOM2 間の電位差に応じて 1~10 kHz の周波数 帯では 10 ΜΩにノイズ電流が流れていたものと 考えられる. また 0.1~25 MHz の帯域の計測で VCOM2を変化させてもシース周波数の変化が見ら れなかったことも、プローブの DC 電圧・周辺プ ラズマの状態が不変であったことを裏付ける.

本実験では、上述の VCOM2 でプローブ電位が有 効に制御できていなかった問題に加えて, 広帯域 化した NEI/PWM 試作機でのみ発生する出力デ ータ飽和の問題が明らかになった.発生状況の詳 細を確認した結果, 飽和の直接的な原因はアナロ グ部の最終出力が A/D の入力レンジを超えるよ うな大きな DC 成分を持っていることによるもの で、この大きな DC 成分の原因をたどると、フロ ントエンドの容量ブリッジの出力をピックアッ プする差動アンプの入力側に置いた RC LPF(従 来型 NEI では 0.1 μF, 10 MΩ,時定数:1秒)を 過大に低周波化(47 μF, 10 MΩ,時定数:470秒) しており、プラズマ中でプローブがもつ DC 電位 を実質的にカットできていなかったための事象 であることが判明した. 従来型 NEI でも1kHz の信号は十分通すので, RC LPF は従来型 NEI の ものに戻すこととした.

5. 結論

宇宙航空研究開発機構宇宙科学研究所の大型 スペースサイエンスチェンバを利用して,SS-520-3に搭載予定のNEI/PWM 試作機によるプラ ズマ計測実験を実施した.特にプローブ・プラズ マ間を流れる DC 電流成分の抑制・LHR 検出を 妨げる電子衝突周波数の低減の効果有無を確認 するために, NEI/PWM の2次電源 GND に DC 電圧を印可する方式で, プローブの DC 電位制御 を試みたが, プローブ電位がもっぱら背景プラズ マの条件によって決定されることから, この方式 は(プローブ電位の決定には有効だが)プローブ 電位の制御には適当でないことが判明した.また, プローブ電位が DC 電位を持つことによって,大 気中の実験では気づかないような広帯域化の設 計変更に伴う不具合を発見することができた.

2017 年度の実験では、プラズマ計測実験を通 じて、SS-520-3 号機フライト機の機能・性能検証 を進め、かみ合わせ試験・射場運用に万全を期し、 電離圏で初の LHR 検出によるイオン組成計測の 実現を目指す.また、2016 年度の実験で達成に至 らなかったプローブの DC 電位制御に引き続き取 り組む.容量ブリッジの印可信号に DC 電圧を付 加する方式を検討している.

謝辞

本研究は、宇宙航空研究開発機構宇宙科学研究 所スペースプラズマ共同利用設備の大型スペー スサイエンスチェンバを用いて行われました.実 験計画においては ISAS 阿部琢美准教授に、実験 設備の運用には ISAS 中園智幸氏、岩倉優太氏に 大変お世話になりました.ここに感謝の意を表し ます.

参考文献

[1] Wakabayashi, W., T. Suzuki, J. Uemoto, A. Kumamoto, and T. Ono (2013), Impedance probe technique to detect the absolute number density of electrons on-board spacecraft, An Introduction to Space Instrumentation, edited by K. Oyama and C. Z. Cheng, 107–123.

[2] Balmain (1964), K. G., The impedance of a short dipole antenna in a magnetoplasma, IEEE Trans., AP12, 5, 605–617.