速波を用いたヘリカルプラズマの 電流分布制御の検討





報告委员	曱第	6667	号
 受けなか	-L 22	0007	·J

<目次>

第1章 月	序章。* *	********		* * * * * * *	****	****	* * * * *	*** 1
1 1	エマルゼ	_ し技融合研	<i>7</i> 0			9 * * 5 * * * *	* * * * 7 7	1
1-1	エイルイ・	一く 悠融 石切	九町町					1
1-1		イルキー貨源	の问題					1
1 - 1		融合発電につ			* * * * < * * *		* * * * * *	
1 - 2	非誘導電	流駆動の研究			********	* * * * * * * * *	******	9
1 - 2	-1 非	誘導電流駆動	の必要性	* * * * * * * * * *	2 6 0 2 4 6 6 6 6	* * * * * * * * *		9
1 - 2	-2 低地	域混成波電流	駆動			* * * * * * * * *		10
1 - 2	-3 電	子サイクロト	ロン電流	駆動	* * * * * * * *		9 î 9 E E -	••• 11
1 - 2	-4 中	性粒子ビーム	電流駆動] * * * * * * *			* 2 0 6 8 9	* * * 12
1 - 2	-5 速	波電流駆動		******		* * * * * * * *	Ф Ф A & 6 d	•••13
1 - 3	ブートス	トラップ電流	******			* * * * * * * * *		14
1 - 4	加熱・電	流駆動用進行	波アンテ	ナの開発	<u>,</u> , , , , , , , , , , , , , , , , , , ,	* * * * * * * * *	6 6 8 8 9 P	15
1 - 5	本研究の	目的	*********		* • * > 6 6 9 9	* * * * * * * *	* * > * > *	• • • 16
1 - 6	波の減衰	幾構 • • • • • •	* * * * * * * *	* * * * * * * *	• * * * * * * *	*******	*****	• • • 17
1 - 6	-1 準決	線形 Fokker-P	lanck 方利	呈式・・・	* * * * * * * * * *	n e e è è è è è	******	• • • • 17
1 - 6	-2 イン	オン・サイク	ロトロン	՜減衰と高	「次高調波	返減衰		
1 - 6	-3 電	子 Landau 減速	衰と走行明	時間減衰		*******		19
1 - 7	本論文の	構成 ******	9 9 2 6 6 5 6 8		* * * * * * * *		6 ž 8 8 8 9	
欸♀音 -	ト刑へり	カル壮景に	・おける	重法公7	ち生物の	坦安。	* * * * * *	** 76
労 ∠早 →	へ空くソ	ルル表しい	-401) (电机力1	רא לארנינט וו	龙采		20
2 - 1	大型ヘリ	カル装置 …	* * * * * * *			******	* * * * * *	
2 - 2	電流駆動	による MHD	安定化の	検討・・・	* * * * * * * * *	* * * * * * * * *	* * * * * 5	
2 - 2	-1 研	究の背景 ・・・	* * * 4 % * * *		表示的 医黄马发素		* 0 0 0 2 0	28
2 - 2	-2 非	誘導電流駆動	によるM	4HD 安定	性の改善	******	* * * > * *	• • • • 30
2 - 2	-3 電	流駆動の評価				* * * * * * * * *	* = * = * *	
2 - 2	-4]	ムラインアン	テナの提	案	50998-49		* * 0 # C 3	36
第3章 力	加熱電流	駆動用進行	「波アン	テナの請	設計と討	、験****	* * * * * *	* * 43
3 - 1	はじめに	化称 化 化 化 化 化 化 化 化 化 化 化 化 化 化 化 化 化 化	*******			*******	н <i>и в е</i> ф (• • • 43
3 - 2	コムライ	ンアンテナの	原理	1 3 6 1 5 5 4 4		* * * * * * * *	* 11 .8 .0 .4 .4	44

3-2-1 L字型アンテナの基本原理 44

3 − 2 − 2 T 字型アンテナの原理(LHD モデル) ・・・・・・・・・52
3-3 模型アンテナ試験
3-3-1 模型アンテナについて ・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・68
3-3-2 模型アンテナの基本性質 ·······················65
3-3-3-3 給電位置に関する最適化68
3-3-4 アンテナの評価 ······70
3-3-5 プラズマの模擬試験 ・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・73
3-4 実機アンテナ試験(導体支柱)
3-4-1 実機アンテナの基本性質 ・・・・・・・・・・・・・・・・・・・75
3-4-2 給電位置の決定 78
3-4-3 インピーダンス整合 ************************************
3-4-4 実機アンテナ試験(絶縁体支柱) ************************************
3-5 実験結果まとめ、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、、
3-6 アンテナ・インピーダンス計算
3-7 リング型電力合成器
3-8 本章のまとめ ・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・・
第3章付録 ····································
第4章 光線追跡法による電子加熱の評価 ········ 103
 第4章 光線追跡法による電子加熱の評価 ····································
 第4章 光線追跡法による電子加熱の評価
 第4章 光線追跡法による電子加熱の評価
 第4章 光線追跡法による電子加熱の評価
 第4章 光線追跡法による電子加熱の評価 103 4-1 はじめに 103 4-2 速波の分散式 104 4-3 光線追跡法の原理 110 4-4 計算パラメータと適用妥当性 111 4-5 計算結果 114
第4章光線追跡法による電子加熱の評価1034-1はじめに1034-2速波の分散式1044-3光線追跡法の原理1044-4計算パラメータと適用妥当性1114-5計算結果1144-5-1電子加熱評価114
 第4章 光線追跡法による電子加熱の評価 103 4-1 はじめに 103 4-2 速波の分散式 104 4-3 光線追跡法の原理 110 4-4 計算パラメータと適用妥当性 111 4-5 計算結果 114 4-5-1 電子加熱評価 114 4-5-2 k/アップシフト 117
第4章光線追跡法による電子加熱の評価1034-1はじめに1034-2速波の分散式1044-3光線追跡法の原理1104-4計算パラメータと適用妥当性1114-5計算結果1144-5-1電子加熱評価1144-5-2k//アップシフト1174-6本章のまとめ118
第4章 光線追跡法による電子加熱の評価 103 4-1 はじめに 103 4-2 速波の分散式 104 4-3 光線追跡法の原理 104 4-4 計算パラメータと適用妥当性 111 4-5 計算結果 114 4-5-1 電子加熱評価 114 4-5-2 k//アップシフト 117 4-6 本章のまとめ 118 第5章 LHD プラズマ電子加熱実験 121
第4章 光線追跡法による電子加熱の評価 103 4-1 はじめに 103 4-2 速波の分散式 104 4-3 光線追跡法の原理 110 4-4 計算パラメータと適用妥当性 111 4-5 計算結果 114 4-5-1 電子加熱評価 114 4-5-2 k//アップシフト 117 4-6 本章のまとめ 118 第5章 LHD プラズマ電子加熱実験 121 5-1 はじめに 121
 第4章 光線追跡法による電子加熱の評価 103 4-1 はじめに 103 4-2 速波の分散式 104 4-3 光線追跡法の原理 110 4-4 計算パラメータと適用妥当性 111 4-5 計算結果 114 4-5-1 電子加熱評価 114 4-5-2 k₀アップシフト 117 4-6 本章のまとめ 118 第5章 LHD プラズマ電子加熱実験 121 5-1 はじめに 121 5-2 高 T_ε電子加熱実験 122
第4章光線追跡法による電子加熱の評価1034-1はじめに1034-2速波の分散式1044-3光線追跡法の原理1044-3光線追跡法の原理1104-4計算パラメータと適用妥当性1114-5計算結果1144-5-1電子加熱評価1144-5-2k ₁ アップシフト1174-6本章のまとめ118第5章LHD プラズマ電子加熱実験1215-1はじめに1215-2高 T _E 電子加熱実験1225-3高次高調波電子加熱実験126
第4章 光線追跡法による電子加熱の評価 103 4-1 はじめに 103 4-2 速波の分散式 104 4-3 光線追跡法の原理 104 4-3 光線追跡法の原理 110 4-4 計算パラメータと適用妥当性 111 4-5 計算結果 114 4-5-1 電子加熱評価 114 4-5-2 k ₁ アップシフト 117 4-6 本章のまとめ 118 第5章 LHD プラズマ電子加熱実験 121 5-1 はじめに 121 5-2 高下電子加熱実験 122 5-3 高次高調波電子加熱実験 126 5-3-1 He プラズマ実験 126
第4章 光線追跡法による電子加熱の評価 103 4-1 はじめに 103 4-2 速波の分散式 104 4-3 光線追跡法の原理 104 4-3 光線追跡法の原理 110 4-4 計算パラメータと適用妥当性 111 4-5 計算結果 114 4-5-1 電子加熱評価 114 4-5-2 k/アップシフト 117 4-6 本章のまとめ 118 第5章 LHD プラズマ電子加熱実験 121 5-1 はじめに 121 5-2 高T _E 電子加熱実験 122 5-3 高次高調波電子加熱実験 126 5-3-1 He プラズマ実験 126 5-3-2 Hプラズマ実験 128

135	5 G B	* 4	*	1. N	a i	¢	4	÷	5 B	@ 4	4) I	\$	*	6	÷	æ 19	\$	e	e 13	3	9	8 4	8	7 (94	6 6	8) ð	3 C	a	44	4,	3	52 S	舌	忩扌	ý	章	56	第
• 135	6 10 k	њ. ў,	*	r 3	1 4	ð v	,	a k	٤.	•	4 G			л ;	0	40 M	- 6	6 V	s	ē	* 2			ъ г	• •	5-1	* *)	X	と	ŧ	50	免の	研究	本研		- 1	6	
• 135	* 0 1	* c	4	n 4	e	10 Z	r	r a		*		ĸ			6	n 15		4 S	• A	6	• •	• >	р (ș a		2 1	, <i>u</i>	÷ :	¥ (*	p	望	夏望	の月	爰(今往		- 2	6	

iv

第1章 序章

1-1 エネルギーと核融合研究

1-1-1 エネルギー資源の問題

エネルギーは生活・経済活動にとって重要であり、人類は様々な形でエネルギ ー源を開発し、それとともに文明を発達させてきた。今日における世界全体のエ ネルギー消費を国別、地域別に見てみると、日本以外のアジア地域の占有率が徐々 に高まってきている。これはアジア地域におけるエネルギー消費が近年先進工業 国と入れ替わって急増しているからである。図 1-1 に 1997 年から 2020 年までに推 定される世界各地域の一次エネルギー需要の伸びを示す[1]。



図 1-1 に 1997 年から 2020 年までに推定される世界各地域の一次エネルギー 需要の伸び。アジアとは韓国、台湾、アセアン、インド等。日本を除くアジ アや OECD (Organization for Economic Cooperation and Development:経済協力 開発機構)の伸びが著しい。これは発展途上国の経済成長に伴い、エネルギ 一需要が増えていることを示している。世界全体では 4967 石油換算百万トン 増加している。

ー次エネルギーとは、石油、石炭、天然ガス、水力、原子力(ウラン)、風力、 太陽光など、自然界から直接得ることができ、加工する前のエネルギー源のこと である。図 1-1 は 1997 年から 2020 年のまでの推定値を示しているが、2020 年の 見通しにおいて中国の石油依存度が 3 割弱であることを想定している。ただし環 境配慮により脱石炭化が進むと、石油消費の伸びおよびそれらに占めるアジアの 占有率は更に拡大する見込みである。次に世界における 2000 年までの一次エネル ギー供給の変遷と 2100 年までの推定値を図 1-2 に示す。ただし図において 2000 年末までは実績、2001 年からは超長期世界エネルギー需給モデル(WING モデル) による推計値である[2-4]。2000 年における一次エネルギー構成を割合で示すと、 石油 37.9%、石炭 28.0%、天然ガス 21.1%、水力 6.5%、原子力 6.2%である。この 図から現在石油が世界の一次エネルギーにおいて大きな役割を持っていることが が分かる。また図 1-1 と図 1-2 から、今後世界でエネルギー需要が大きくなってい ることが分かる。



図 1-2 世界における 2000 年までの一次エネルギー供給の変遷と 2100 年までの推定値。二酸化炭素を十分低く抑えるという条件を課した 場合のシミュレーション。今日主要なエネルギー源として使用されている石 油は 2070 年頃から非在来型石油に代わる。2100 年には世界のエネルギー消 費量の 10-20%程度を核融合エネルギーで賄っていると予想している。ただ し、そのためには核融合の早期実現と発電単価を安くする必要があることが 指摘されている。 一方、石油や石炭などの資源の枯渇や地球温暖化問題の顕在化により、エネル ギー問題は人類全体の将来に関わる重大な課題として認識されてきた。BP 統計に よると[5]、2003 年末の世界の原油確認埋蔵量は約 1.2×10¹²barrel で、そのうち 63% は中東に集中している。しかし確認埋蔵量は評価時点における技術的・経済的極 度の中で採取できるエネルギー量を表すため、採取技術の進歩や費用の変化によ って変動する。また、究極可採資源量の推定値は諸説あり、たとえば石油鉱業連 盟による 3.0×10¹²barrel (2002 年時点)や米国地質調査所(USGS)による 3.3× 10¹²barrel (2000 年時点)などがある。このうち石油鉱業連盟によると 8.5×10¹¹barrel、 USGS によると 7.2×10¹¹barrel はすでに生産されたとされている。ここで究極可採 資源量とは累計生産量(すでに生産し消費した量)+確認埋蔵量(技術的・経済 的に生産可能なもののうち確認されている量)+埋蔵量成長(回収技術の進歩等 により追加される可採量)+未発見資源量を意味する。表 1-1 に石油の究極可採資 源量の一覧を示す。いずれの説においても現存可採資源量は究極可採資源量の 61-81%であり、今後エネルギー需要が増えることを考えると石油の枯渇が心配さ れている。

表 1-1 石油の究極可採資源量[6]

各説による累計生産量、確認埋蔵量、埋蔵量成長、未発見資源量、究極可採資源量、現存可採資 源量。単位:10¹¹barrel

	累計生	確認埋	埋蔵量	未発見	究極可採	現存可採
	産量	蔵量	成長	資源量	資源量	資源量
	1	2	3	4	1+2+3+4	2+3+4
USGS (2000)	7.17	9.59	7.30	9.39	33.45	26.28
Campbell (1996)	7.61	8.00		1.89	17.50	9.89
Masters, et al (1994)	6.99	11.93		5.73	26.65	17.66
Laherrere (1994)	7.00	7.00		4.00	18.00	11.00
Murris (1992)	6.00	10.00	5.00	4.00	25.00	19.00
Roadiofer (1986)	5.00	8.00		7.00	20.00	15.00
Halbouty (1981)	4.65	7.50		12.10	24.25	19.60
石油鉱業連盟(2002)	8.50	9.08	4.71	7.79	30.08	21.58
石油鉱業連盟(1997)	7.57	9.15		4.00	20.72	13.15

また、石油、石炭、天然ガスなどの化石燃料は燃料の枯渇の問題に加え、二酸化 炭素排出による地球温暖化への影響が懸念されており、地域的に偏在しているこ とも考慮すると恒久的なエネルギー源となり得ないと考えられている。現在それ に代わるエネルギー源として、核融合発電、太陽光発電、風力発電、バイオマス エネルギーなどが注目されている。特に核融合発電は燃料となる重水素 D は水素 の同位体であり、海水中の水素の 0.015%存在しているため、きわめて豊富に存在 する。20 世紀中葉に核融合発電が実現できて発電単価を安くすることが可能とな れば、2100 年には世界の全供給エネルギーの 17.8%を担うことになると計算され ている(図 1-2 参照)。そのため世界中で核融合研究が盛んに行われている。

1-1-2 核融合発電について

核融合反応とは、2つ以上の原子核がより大きな原子番号の原子核に変化する 反応をいう。他の反応と比べて核融合反応断面積が大きい反応は重水素 D と三重 水素 T の反応であり、その反応式は

 $D+T \rightarrow He^4 (3.52 MeV) + n(14.6 MeV), \quad (1-1)$

 $Li^6 + n \rightarrow T + He^4 + 4.8MeV \qquad (1-2)$

で表される。式(1-1)のように重水素とトリチウムの核融合反応(D-T 反応)において 3.52MeV のエネルギーを有するアルファ粒子 He⁴と 14.6MeV のエネルギーを 有する中性子 n が放出される。ここで 1eV=1.6021x10⁻¹⁹J=1.16x10⁴K である。また、 D-T 反応において放出される高速中性子のエネルギーはリシウム Li のブランケッ ト(熱を取る構造物)に伝達する。式(1-2)の反応によってさらにエネルギーが取 り出され、同時に三重水素は増殖する。さらに D-T 反応において放出されるアル ファ粒子の運動エネルギーによってプラズマは加熱される。アルファ粒子はその 後ダイバータを通じてヘリウム原子となって排出される。一例として図 1-3 に核融 合発電の概念図を示す。ブランケットから出る熱い液体リシウムが液体カリウム において熱変換され、さらに水による熱交換で水蒸気発電タービンを回すことが 提案されている。



図 1-3 核融合発電の概念図

プラズマで重水素とトリチウムの核融合反応が起き、アルファ粒子と中性子 が生成される。ブランケットにおいて中性子から伝達された熱を利用して冷 却水を高圧蒸気にし、その後タービンを回して発電する。

ここで核融合発電の安全性について考える。式(1-1)で示したような核融合反応 を起こすためにはプラズマを閉じ込めておく必要がある。そのため核分裂反応で 心配されるような核反応の暴走は起こらない。ただし閉じ込めるべき放射性物質 はトリチウムであり、水と共に摂取されて体内被ばくを引き起こす可能性がある ため、その取扱には十分注意を払う必要がある。しかし生物学的危機性を定量的 に表す潜在的放射性リスク指数 (BHP: Biological Hazard Potential) は、原子炉と 比べて 1000 分の 1 であり、より高い安心感が持てる。BHP は、炉内に滞在する放 射性核種の量 (Ci) を放射性核種の空気中最大許容濃度 (MPC) (Bq/m³)で割った 値、つまり炉内に滞在する放射性核種を MPC まで薄めるのに必要な空気の容積 (m³)として定義される[7]。

次に放射性廃棄物について、核融合炉では核融合反応で発生した中性子に照射 されるブランケットの構造材質が放射性廃棄物となる。このような炉構造材には 放射化が少ないフェライト鋼、バナジウム合金などの金属材料が開発されている。 その全てが低レベル廃棄物であり、現在の原子力発電所の低レベル廃棄物と同じ ように、既に確立された技術を用いて廃棄できると考えられる。

現在主として行われている核融合発電の研究の方式は、トカマク型磁場閉じ込め方式、ヘリカル型磁場閉じ込め方式、レーザー型慣性閉じ込め方式の3方式である。核融合プラズマ閉じ込めの方式の分類と代表的な研究機関を表 1-2 にまとめた。

5

方式の分類			代表的な装置				
	開放端型	ミラー型	GAMMA-10(日本)				
			JT-60U(日本)				
			JET (EU)				
		トカマク型	TFTR(米国)				
			DIII-D(米国)				
磁想明じ込み去式	閉端型		ITER (開発中)				
磁場闭し込め方式			NSTX(米国)				
		球状トカマク型	TST-2 (日本)				
			MAST(米国)				
		∧ IJ +b μ.冊l	LHD (日本)				
		マリカル室	W7-AS(独逸)				
		逆転磁場型	TPE-RX (日本)				
慣性閉じ込め方式		レーザー型	激光 XII 号(日本) NIF(米国)				

表 1-2 核融合プラズマ閉じ込めの方式の分類と代表的な装置

磁気閉じ込め方式は、荷電粒子の集まりであるプラズマが磁力線に巻き付きな がら運動するという特性を利用して高温・高密度プラズマを閉じ込める方式であ り、軸対称の磁場配位を有するトカマク型と螺旋状の磁場コイルを有するヘリカ ル型の2つの装置に代表される。世界の主な大型のトカマク型装置はJT-60U(日 本)[8]、JET(EU)[9]、TFTR(米国)[10]、DIII-D(米国)[11]などがあり、また 現在開発中の国際熱核融合実験炉(ITER: International Thermonuclear Experimental Reactor)[12-13]もトカマク型装置である。また最近は球状トカマク型装置も実績 を上げている。世界の主な球状トカマク型装置は、NSTX(米国)[14]やTST-2(日 本)[15]などがある。大型のヘリカル型装置はLHD(日本)[16]、W7-AS(独逸) [17]などがある。

一方、慣性閉じ込め方式は、大出力レーザーを用いて固体燃料を急速に加熱圧縮し、プラズマが膨張するまでの短時間に核融合反応を実現する方式である。世界の主な大型のレーザー慣性閉じ込め装置は激光 XII 号(日本)[18]や NIF(米国)[19]などがある。固体密度の 600 倍に達する高密度爆縮の実現に加え、最近では高

速点火法の採用により、爆縮と中心の自動点火の過程とを分離して爆縮に伴う困 難さを劇的に減らすことが期待されている[20]。



図 1-4 単純トーラスの概念図

磁力線が閉じた円環状であるような単純トーラスでは、磁場が小半径に反比 例して変化する。結果として生ずる **▽***B* ドリフトは垂直方向に電荷分離を起 こし、これによる電場がプラズマを外側にドリフトさせる。

磁場閉じ込め方式の原理を簡単に説明する。図 1-4 に単純トーラスの概念図を示 す。閉端型のトーラス系の装置において、トロイダル磁場 B 生成のためのトロイ ダルコイルがドーナツ状に配置されているために、プラズマ大半径方向に磁場の 勾配 $\overline{\nabla}B$ ができる。このためプラズマ中の荷電粒子は $\overline{\nabla}B$ ドリフトで、磁場に対し て垂直方向つまり上下方向(図 1-4 の z 方向)に移動する。また磁力線はトーラス 状の磁場配位のため湾曲しており、これに沿って運動することにより荷電粒子に 遠心力が働き、曲率ドリフトによって磁場に対して垂直方向に移動する。荷電粒 子にとって $\overline{\nabla}B$ ドリフトと曲率ドリフトは同じ方向であり、プラズマ中で荷電分離 がおこり、プラズマ中の上下方向に電場 E が生じる。この電場による $\vec{E} \times \vec{B}$ ドリフ トによって荷電粒子はトーラスの外側にドリフトする。 $\overline{\nabla}B$ ドリフト、曲率ドリフ ト、 $\vec{E} \times \vec{B}$ ドリフトの速度はそれぞれ

$$\vec{v}_{\nabla B} = \frac{(1/2)mv_{\perp}^2}{ZeB}\frac{\vec{B}\times\vec{\nabla}B}{B^2} \qquad (1-3)$$

$$\vec{v}_{R} = \frac{mv_{ll}^{2}}{ZeB^{2}} \frac{\vec{R}_{c} \times \vec{B}}{R_{c}^{2}} \quad (1-4)$$
$$\vec{v}_{E} = \frac{\vec{E} \times \vec{B}}{B^{2}} \quad (1-5)$$

で表される。ここで Rcは曲率半径である。

トーラス系装置ではポロイダル磁場を加えることによって磁力線に回転変換を 与えて、この $\vec{E} \times \vec{B}$ ドリフトを抑制している。回転変換とはトーラスに沿う磁力線 のひねりの度合いを示す指標であり、トロイダル磁場 B_t 、ポロイダル磁場 B_θ 、プ ラズマ小半径rを用いて

$$\iota = \frac{2\pi B_{\theta}}{B_{r}r} \qquad (1-6)$$

によって定義される。磁力線のひねりはシアと呼ばれており、プラズマの平衡と 安定性に影響を与える。したがってトーラス系磁場配位においてプラズマを閉じ 込めるためにはトロイダル磁場とポロイダル磁場が必要である。トカマク型閉じ 込め装置では、プラズマ中に電流を流すことによってポロイダル磁場を作り出し ている。一方、ヘリカル型閉じ込め装置では、一対のヘリカルコイルがトーラス 方向に螺旋を描きながら巻線されており、回転変換を持つ磁力線が、磁力線の篭 (磁気面)を作り出している。ポロイダル磁場コイルの作り出す四重極磁場を調 整することにより、磁気面形状や磁気軸などを調節して、プラズマ閉じこめの最 適条件を作り出すことができる。

最後に核融合研究の進展について述べる。核融合反応をエネルギー源として利用するためにはプラズマ密度 n、閉じ込め時間 τ_E 、およびプラズマ温度 T が一定の値以上となる必要がある。この3つの変数の積 n τ_E T は核融合三重積と呼ばれ、核融合研究の進展の目安となっている。核融合炉の実現のためには自己点火条件を満たす必要がある。自己点火条件とは外部からの加熱入力をさらに加えることなく核融合反応が持続する条件である。プラズマ特性の進展を表した図(ローソン図)を図 1-5 に示す[21]。トカマク型装置は臨界プラズマ条件(ブレイクイーブン)を達成しており、高い性能のプラズマを達成している。

8



図 1-5 プラズマ特性の進展(ローソン図)

右上(水色)のU字カーブが自己点火条件を示し、これよりも上の領域が核 融合炉に必要な領域である。その下の青色のU字カーブは臨界プラズマ条件 を示し、プラズマを加熱する電力とD-T反応で出てくる出力電力が等しくな る領域である。縦軸の値と横軸の値との積が核融合三重積となる。

1-2 非誘導電流駆動の研究

1-2-1 非誘導電流駆動の必要性

トカマク型閉じ込め装置は、プラズマ中に電流を流す方法としてトランスの原 理によって誘導電流を流す変流器を用いている。しかしこの方法では一次コイル の電流を常に変化させねばならないので、この方式では定常運転が不可能である。 核融合炉の実用化の際には定常運転が必要となるので、トカマク型装置で現在用 いられているトランスの原理を利用した方法(誘導電流駆動)に代わる電流駆動 (非誘導電流駆動)の開発が不可欠である。その方法として高周波(RF: Radio Frequency)電磁波動を用いた電流駆動法や中性粒子入射(NBI: Neutral Beam Injection)を用いた電流駆動法などが提案され、多くのトカマク装置で実験が行わ れている。特に高周波電力を用いた電流駆動法では低域混成波を用いた電流駆動 (LHCD: Lower Hybrid Current Drive)でJT-60UやJETでMA級の電流駆動に成功 しており、ITERプラズマへも適用できる電流駆動効率則が実験的に得られている。 しかしながら低域混成波電流駆動には遅波から速波へのモード変換、あるいは低 域混成共鳴減衰のため、電流駆動には密度限界存在する[24]。それ以上の密度領域 になると電流駆動効果が急激に悪くなる[25]。そのためプラズマの周辺ではLHCD は有効であるが、プラズマの中心への接近性や吸収効率は良くなく、核融合炉の

ような高温・高密度プラズマにおいては LHCD による中心での電流駆動は不可能 と考えられている。それに代わる方法が開発された。以下の小節においてそれぞ れの電流駆動方式の特徴を説明する。

1-2-2 低域混成波電流駆動

低域混成波による電流駆動は JFT-2 によって実証され、JIPP T-II、WT-2、PLT、 Alcator C、Versator 2、T-7、Wega、JT-60 などで研究されている。理論解析は Fisch らによって行われている[26]。

電流密度 J を維持するために必要な単位体積あたりの入力電力を P_dとすると、 その比は

$$\frac{J}{P_d} = \frac{env_{T_e}^* j}{nT_e v_0 p_d} = 0.16 \frac{T_{kev}}{n_{19}} \langle w^2 \rangle \frac{1.12}{1 + 0.12Z_i} \left(\frac{A/m^2}{W/m^3}\right)$$
(1-7)

となる[24]。ここで T_{kev} は 1keV 単位の電子温度、n₁₉ は 10¹⁹ m⁻³ 単位の電子密度で ある。全駆動電流 I_{CD}の LHCD 入力エネルギーW_{LH}に対する比は

$$\frac{I_{CD}}{W_{LH}} = \frac{1}{2\pi R} \frac{\int J 2\pi r dr}{\int P_d 2\pi r dr} \qquad (1-8)$$

であり、LHCDの電流駆動効率 η_{LH}^{T} は

$$\eta_{LH}^{T} = \frac{Rn_{19}I_{CD}}{W_{LH}} = \frac{\int \eta_{LH}(r)P_{d}(r)2\pi r dr}{\int P_{d}(r)2\pi r dr} \left(10^{19}\frac{A}{Wm^{2}}\right) \quad (1-9)$$

となる。ただしηLH は LHCD による局所的な電流駆動効率で

$$\eta_{LH}(r) = \frac{Rn_{19}J(r)}{2\pi RP_d(r)} = 0.026T_{kev} \langle w^2 \rangle \frac{1.12}{1+0.12Z_i} \left(10^{19} \frac{A}{Wm^2} \right)$$
(1-10)

で与えられる。ここでRはm単位の大半径である。波の磁力線方向の位相速度 $v_{//}$ と電子の熱速度 v_{te} の比の二乗平均< w^2 >は 20 から 50 のオーダーである。ただし $v_{te}=(T/m_e)^{1/2}$ である。JT-60Uの実験(1994年)においてプラズマ電流 $I_p=3MA$ を入 カエネルギー $W_{LH}=4.8MW$ のLHCDで駆動した。この時の実験条件は n=1.2x10¹⁹m⁻³、 < $T_{kev}>=2keV$ 、R=3.5m、 $B_t=4.0T$ ($\eta_{LH}=2.6$)である。これらの結果は理論式(1-10) とよく一致した。

一方で、低域混成波による電流駆動はある密度以上では近接性のために電流を 駆動できなくなることが観測されている[25]。

1-2-3 電子サイクロトロン電流駆動

電子サイクロトロン電流駆動は、特定のトロイダル方向に動いている電子を選 択的に加熱することにより、方向に対して非対称な抵抗をつくることによってい る。Fisch と Boozer はプラズマの衝突性を変え、たとえば左に動く電子は右に動く 電子に比べてイオンとの衝突が少なくなるようにした。その結果。平均として電 子が左に動き、イオンは右に動き、正味電流が流れる。

電流密度Jを維持するために必要な単位体積あたりの入力電力をPdとすると、 その比は

$$\frac{J}{P_d} = \frac{env_{Te}}{nT_e v_0} \frac{j}{p_d} = 0.096 \frac{T_{kev}}{n_{19}} \left\langle w^2 \right\rangle \frac{\left\langle 6wu \right\rangle}{5 + Z_i} \left(\frac{A/m^2}{W/m^3} \right) \quad (1-11)$$

となる[22]。駆動された電流 ICD の ECCD 入力エネルギーWEC は

$$\frac{I_{CD}}{W_{EC}} = \frac{1}{2\pi R} \frac{\int J2\pi r dr}{\int P_d 2\pi r dr} \qquad (1-12)$$

であり、ECCDの電流駆動効率 η_{EC} ^Tは

$$\eta_{EC}^{T} = \frac{Rn_{19}I_{CD}}{W_{EC}} = \frac{\int \eta_{EC}(r)P_{d}(r)2\pi r dr}{\int P_{d}(r)2\pi r dr} \left(10^{19}\frac{A}{Wm^{2}}\right) \quad (1-13)$$

となる。ただしη_{CD}は ECCD による局所的な電流駆動効率で

$$\eta_{EC}(r) = \frac{Rn_{19}J(r)}{2\pi RP_{d}(r)} = 0.015T_{kev}\frac{\langle 6wu \rangle}{5+Z_{i}} \left(10^{19}\frac{A}{Wm^{2}}\right) \quad (1-14)$$

で与えられる。

1-2-4 中性粒子ビーム電流駆動

高速中性子ビームをプラズマ中に入射すると家電交換などの過程により高速イオンに変わる。高速イオンビームのエネルギーEが $E_{cr} = m_b v_{cr}^2/2$ より大きく高速の場合は、主として電子によって減速され、E<E_{cr}ではイオンによって減速される。 プラズマ中に駆動される電流密度」は高速イオンの項、プラズマのイオンおよ

ファスマーに駆動される電流密度 J は高速イオンの項、プラズマのイオンおよ び電子の項より

 $J = Z_i e n_i \overline{v}_i + Z_b e n_b \overline{v}_b - e n_e \overline{v}_e \qquad (1-15)$

と表される。ここで Z_i 、 Z_b はそれぞれイオンとビームの電荷数、 n_i 、 n_b 、 n_e はそれ ぞれイオン、ビーム、電子の密度、 $\overline{v}_i, \overline{v}_b, \overline{v}_e$ はそれぞれイオン、ビーム、電子の平 均速度である。プラズマ中の電子はイオンビームとの衝突により運動量を受け取 り、またイオンとの衝突で運動量を失い、定常状態となり

$$J = \left(1 - \frac{Z_b}{Z_i}\right) Z_b e n_b \overline{\nu}_b \qquad (1-16)$$

が導かれる[26]。駆動された電流密度の式(1-12)は高速イオンビームの項(第1項) と高速イオンによって引きずられた電子の項(第2項)とからなっている。した がって電流密度 J と、J を維持するために必要な単位体積あたりの入力電力を P_d との比は捕捉粒子の効果も取り入れて

$$\frac{J}{P_{d}} = \frac{2eZ_{b}\left(2\tau_{bc}^{\varepsilon}\right)}{m_{b}\upsilon_{b}} \left\{1 - \frac{Z_{b}}{Z_{i}}\left(1 - G\left(Z_{eff},\varepsilon\right)\right)\right\}$$

$$G\left(Z_{eff},\varepsilon\right) = \left(1.55 + \frac{0.85}{Z_{eff}}\right)\varepsilon^{1/2} - \left(0.2 + \frac{1.55}{Z_{eff}}\right)\varepsilon$$
(1-17)

となる[27]。ここでεはアスペクト比の逆数である。

NBCD の電流駆動効率η_{NB}はバウンス平均した Fokker-Planck の式より求めることができ[25]、

$$\eta_{NB}(r) \equiv \frac{Rn_{19}J}{2\pi RP_d} \left(10^{19} \frac{A}{Wm^2} \right)$$

= 2.52T_{kev} $\xi_0 \left\{ 1 - \frac{Z_b}{Z_i} (1 - G) \right\} (1 - b\varepsilon^{\sigma}) J_0(x_b, y)$ (1-18)

ここで

$$\xi_0 = \frac{v_{ii}}{v}, x_b = \frac{v_b}{v_{cr}}, y = 0.8 \frac{Z_{eff}}{A_b}, J_0(x, y) = \frac{x^2}{x^3 + (1.39 + 0.61y^{0.7})x^2 + (4 + 3y)}$$

である。NBI による電流駆動は DITE、TFTR、JT-60U、JET などの実験で実証された。

1-2-5 速波電流駆動

LHCD は密度限界があることを述べた。速波電流駆動(FWCD: Fast Wave Current Drive)はLHCD よりも駆動効率が小さいが、実験プラズマ条件においてプラズマ 中心部への近接性がよいことが期待された。波の伝播特性においてプラズマ密度 限界の存在しない速波を用いた電流駆動が提案され、その実証に大きな関心が持たれ実験が行われてきた[27-33]。

FWCDはLHCDと異なり、波は電子の熱速度において相互作用を受ける。速波 は電磁波であるため低域混成波よりも電子との相互作用が小さい。速波が電子と より強く相互作用するためには、速波の位相速度を電子の熱速度と同程度にする 必要がある。詳細はまた後に述べる。

自然科学機構(前文部科学省)核融合科学研究所においても、JIPP T-IIUトカマ ク装置を用いて速波電流駆動の実験を行ってきた。速波から電子へのパワー吸収 は弱いので、その実現の可能性を実証するために多くの研究が行われた。最近の 実験において、磁場に平行な波の速度成分 v//が熱の電子の速度 vthに非常に近い場 合、電流駆動効率に関して実験値と理論値が一致した[34]。

1-3 ブートストラップ電流

高い電子密度(n_e~10²⁰)を持つ炉心プラズマに電流駆動を適用すると、プラズ マ電流のすべてを駆動するのに必要な出力は、核融合炉の出力のかなりの部分を 占めることになる。したがってプラズマ電流としてブートストラップ電流を利用 する必要がある。

プラズマがバナナ領域にあるとき、圧力勾配による径方向の拡散がトロイダル 方向に電流を誘起することが理論的に予測された[35]。この電流はブートストラッ プ電流と呼ばれ、後に TFTR、JT-60U、JET などの実験によって確かめられた。高 ポロイダルベータプラズマ(β_p~R/a)の運転において、プラズマ電流 I_p=1MA の 70-80%のブートストラップ電流が観測されている。ここで平均トロイダルベータ

比は $\beta_p = \frac{\langle p \rangle}{B_p^2/2\mu_0}$ である。



(a)ある磁力線上のA点におけるバナナの軌道。赤線は磁力線の内側のバナナ に捕捉された粒子、青線は外側のバナナに捕捉された粒子の軌道を示す。(b) 磁気面の断面図。磁力線の内側と外側で異なるバナナ軌道を描く。

捕捉粒子がバナナ軌道を描く際、密度 n_tにおいて密度勾配(dn_t/dr)があると図 1-7 に示すような A 点を通る近接するバナナ粒子の数に差(dn_t/dr) Δ_b が生ずる。ただし Δ_b はバナナ軌道の幅である。捕捉粒子の磁力線に平行な速度は v₁= $\epsilon^{1/2}$ v_Tであるの で、密度 n_tの捕捉電子による電子密度は

$$j_{banana} = -\left(e\upsilon_{\prime\prime}\right) \left(\frac{dn_{t}}{dr}\Delta_{b}\right) = -\varepsilon^{3/2} \frac{1}{B_{p}} \frac{dp}{dr} \qquad (1-19)$$

となる。ここではε=a/Rでアスペクト比を表す。非捕捉電子は捕捉電子との衝突により、同じ方向にドリフトする。そしてイオンとの衝突で定常となる。定常状態における非捕捉電子のドリフト速度 Vuntrap は

$$m_e V_{untrap} v_{ei} = \frac{v_{ee}}{\varepsilon} m_e \left(\frac{j_{banana}}{-en_e}\right)$$
 (1-20)

となる。Veiは電子とイオンの散乱の衝突周波数、Veeは電子と電子の散乱の衝突周波数、Vee/Eは非捕捉電子と捕捉電子との有効衝突周波数である。Vuntrapの平均速度を持つ非捕捉電子(周回電子)による電流密度は

$$j_{boot} \approx -\varepsilon^{1/2} \frac{1}{B_p} \frac{dp}{dr}$$
 (1-21)

となる。これがブートストラップ電流である。β_pを用いると、全ブートストラッ プ電流 lb のプラズマ電流 I_pに対する比は

$$\frac{I_b}{I_p} \sim -0.3 \left(\frac{a}{R}\right)^{1/2} \beta_p \qquad (1-22)$$

で与えられる。もしβ,が大きく、圧力分布が急峻な場合は1に近い値になる。

1-4 加熱・電流駆動用進行波アンテナの開発

電流駆動による電流分布の制御はプラズマの閉じ込め性能の改善の可能性を与 える。非誘導電流駆動による分布制御の重要性は多くのトカマク実験の中で認め られている。その最も顕著な例は内部輸送障壁(ITB: Internal Transport Barrier) を形成する LHCD である。一方へリカル型装置は外部にヘリカルコイルを有する ためにプラズマ電流を必要としない。一方で、ブートストラップ電流がプラズマ の電磁流体力学(MHD: Magnet Hydrodynamics)安定性に影響を与えることが理 論で指摘されている。ヘリカル型装置はプラズマ電流を必要とせず、外部磁場の みによりプラズマを閉じ込めることが可能であるが、プラズマ中に少量の電流を 駆動することにより、閉じ込め磁場の回転変換の径方向分布を制御し、高ベータ でも安定なプラズマを維持することができる。LHD においてブートストラップ電 流を打ち消して回転変換分布を制御することが、MHD の安定性が得るのに有効で あることが理論的に指摘されている[37]。そのために LHD の高ベータプラズマの 性能向上を目的として、イオンサイクロトロン周波数帯加熱(ICRF: Ion Cyclotron Range of Frequency heating)の電流駆動用進行波アンテナ(コムラインアンテナ) を提案・製作し、その特性を研究した。

コムラインアンテナは LHD の真空容器の形状に合わせて詳細に設計された。し たがってアンテナ作成後にその高周波特性が確認できれば、LHD 実験で電流駆動 用のアンテナとしての効果が期待できる。コムラインアンテナは Moellar ら[38]に よってプラズマ加熱および電流駆動のアンテナとして提案され、JFT-2M[39]、およ び TST-2 [40]でプラズマ実験が行われている。また米国の Genaeral Atomics におい てコムラインアンテナの設計に関する研究が行われている[41]。これらの実験で使 用されたアンテナストラップの長さは波長の4分の1 であった。一方、LHD で提 案するコムラインアンテナでは、アンテナサイズおよび周波数の増大化にともな い、ストラップの長さは波長の半分となり、他のコムラインアンテナとは大きな 構造の違いを有している。

本研究は、核融合科学研究所の大型ヘリカル装置 LHD において、コムラインア ンテナを用いた電流分布制御によってヘリカルプラズマの特性改善を検討した研 究である。

1-5 本研究の目的

本研究は速波を用いたヘリカルプラズマの電流分布制御の研究である。次章で 述べるように、ヘリカルプラズマの特性を改善するために回転変換の分布制御が 有効であると提案されている。非誘導電流は回転変換制御を可能にするため、核 融合発電の実用化に向けた定常運転の際に必要不可欠な電流である。特にヘリカ ルプラズマにおいては非誘導電流駆動による回転変換分布制御の実験は未開拓の 分野であり、現在実験と理論解析が精力的に行われている。LHD において非誘導 電流としてイオンサイクロトロン周波数帯の速波を用い、加熱・電流駆動用進行 波アンテナを開発・製作した。そして次のような目的を持って研究を行った。(1) 新しい概念を有するT字型コムラインアンテナのモデルを確立させ、そのモデル の等価回路から高周波特性およびアンテナ特性の計算を行う。(2)LHD 用コムラ インアンテナ(実機アンテナ)の詳細を設計するに先立って、同一サイズの模型 コムラインアンテナ(模型アンテナ)を製作し、最適性能を引きだすためにその 高周波特性を調べる。(3)実機アンテナにおける高周波特性を調べ、実際に適用 すべきアンテナシステムを構築する。(4)コムラインアンテナを使った実験条件 を想定して、速波の光線追跡法による電子加熱および電流駆動効率の概算を行う。 (5) コムラインアンテナの LHD 電流駆動実験に先立ち、LHD プラズマにおいて 既存のループアンテナによる電子加熱実験を行う。

1-6 波の減衰機構

1-6-1 準線形 Fokker-Planck 方程式

本研究は速波を用いた研究であるため、まず波の減衰機構を述べておく。 波と粒子の相互作用は準線形 Fokker-Planck 方程式

 $\frac{\partial f}{\partial t} = \left(\frac{\partial f}{\partial t}\right)_{coll} + \left(\frac{\partial f}{\partial t}\right)_{RF} + \left(\frac{\partial f}{\partial t}\right)_{trans}$ (1-27)

を用いて適切に扱うことができる[42]。式(1-7)右辺の第1項は衝突による分布関数 fの時間変化[43]、第2項は波と粒子との相互作用によるfの時間変化[44]、第3項 は空間における輸送によるfの時間変化をそれぞれ示している。第3項の効果は小

さいのでここでは考慮しない。第2項は拡散テンソル*D*と運動量ベクトル*p*を用いて

 $\left(\frac{\partial f}{\partial t}\right)_{RF} = \frac{\partial}{\partial \vec{p}} \cdot \vec{D} \cdot \frac{\partial}{\partial \vec{p}} f \qquad (1-28)$

と表される。ここで拡散テンソルは積分の体積 V、電荷 q_{α} 、波数 k、高調波の次数 n、イオン及び電子のサイクロトロン共鳴振動数 $\omega_{c\alpha}$ を用いて

$$\vec{D} = \lim_{V \to \infty} \frac{1}{V} \sum_{n = -\infty}^{+\infty} \pi q_{\alpha}^{2} \int \frac{d^{3}k}{(2\pi)^{3}} \delta(\omega - k_{//} \upsilon_{//} - n\omega_{c\alpha}) \vec{a}_{k,n}^{*} \vec{a}_{k,n} \qquad (1-29)$$

と表される。さらに

$$\omega_{c\alpha} = \frac{q_{\alpha}B}{m_{\alpha}}, \quad \vec{a}_{k,n} = \frac{1}{\omega} \bigg(\varepsilon_{k,n} + \frac{p_{\parallel}}{p_{\perp}} J_n E_{z,n} \bigg) (n\omega_{c\alpha} \hat{e}_{\perp} + k_{\parallel} \upsilon_{\perp} \hat{e}_{\parallel})$$

$$\varepsilon_{k,n} = \frac{1}{\sqrt{2}} \big(\varepsilon_k^+ J_{n+1} + \varepsilon_k^- J_{n-1} \big), \quad \varepsilon_k^{\pm} = \frac{1}{\sqrt{2}} \big(E_{x,k} \pm i E_{y,k} \big),$$

 J_n は n 次の Bessel 関数である。E は電場、 $\hat{e}_{\perp}, \hat{e}_{\parallel}$ はそれぞれ磁力線に垂直方向、平行方向の単位ベクトルである。以下の小節において、式(1-8)からイオンと電子の

それぞれによる波の減衰を調べる。

1-6-2 イオンサイクロトロン減衰と高次高調波減衰

まず、波のイオンによる減衰について考える。磁力線に沿う粒子のドリフトに 対して垂直な電場の成分があり、加速がドリフト方向に対して直角に加わる場合、 イオンサイクロトロン減衰が起こりうる。またプラズマの温度が高くなると高次 高調波減衰が起きるようになる。高次高調波減衰は、有限ラーマー半径効果によ ってもたらされるので、磁場に垂直方向の速度の大きいイオンがより強く波と結 合する[45]。イオンは左回りの偏波を持つ波動電場によって加速される。この電場 はイオンのラーマー回転の整数倍の速さで変化している。一方、イオンのラーマ ー半径は有限の大きさを持っているためイオンが感ずる電場は場所によって異な る。この効果が有限ラーマー半径効果である[46]。

前小節から、準線形 Fokker-Planck 方程式におけるイオンの項は

 $\left(\frac{\partial f}{\partial t}\right)_{RF_{ion}} = \frac{\partial}{\partial p_{\perp}} \cdot D_{\perp} \cdot \frac{\partial}{\partial p_{\perp}} f \quad (1-30)$ と表すことができる。ここで ρ_{I} をイオンのラーマー半径として

$$D_{\perp} = \sum_{n=-\infty}^{+\infty} \pi q_{\alpha}^{2} \int \frac{d^{3}k}{(2\pi)^{3}} \delta(\omega - k_{\parallel} v_{\parallel} - n\omega_{c\alpha}) \frac{1}{2} |\varepsilon_{k}^{+}|^{2} J_{n-1}^{2}(k_{\perp}\rho_{i}) \qquad (1-31)$$

である。J_{n-1} は(n-1)次の Bessel 関数であり、有限ラーマー半径効果を示している。 Bessel 関数は n= 1, 2, N に対してそれぞれ次のように展開される: n=1: 第1次 (fundamental) イオンサイクロトロン加熱

$$J_0(k_\perp \rho_i) \sim 1 \qquad (1-32)$$

n=2:第2次イオンサイクロトロン加熱

$$J_1(k_\perp \rho_i) \sim \frac{1}{2} k_\perp \rho_i \qquad (1-33)$$

n=N: 第N 次イオンサイクロトロン加熱

$$J_{N-1}(k_{\perp}\rho_{i}) \sim \frac{1}{(N-1)!} \left(\frac{1}{2}k_{\perp}\rho_{i}\right)^{N-1} \qquad (1-34)$$

高調波の次数が上がるほどイオンサイクロトロン減衰が小さくなることが分かる。 これは速波の場合

$$k_{\perp}\rho_{i} \sim \frac{\omega}{v_{A}}\rho_{i} < 1$$
 (1-35)
と近似できるためである。ここで v_Aは Alfven 速度であり
 $v_{A} = \left(\frac{B^{2}/\mu_{0}}{n_{i}m_{i}}\right) = 2.18 \times 10^{6} B / \sqrt{\frac{m_{i}}{m_{p}} \frac{n_{i}}{10^{20}}}$ (1-36)

と表される。ただし m_p 、 m_i 、 n_i はそれぞれ陽子の質量、イオンの質量、イオンの 密度である。一方、速波よりも位相速度の小さい遅波(イオン Bernstein 波)の場 合

 $k_{\perp}\rho_{i} \geq 1$ (1-37) であり、漸近展開を用いることで、より近似的に $J_{n}(k_{\perp}\rho_{i}) \sim (k_{\perp}\rho_{i})^{-1/2}$ (1-38)

と表すことができる。

1-6-3 電子 Landau 減衰と走行時間減衰

波の電子による減衰について考える。波と相互作用するプラズマ粒子の速度分 布関数が Maxwell 分布の場合、後述するように平均として波はそのエネルギーを 失い、粒子は逆にエネルギーを得るためにプラズマは加熱され波動は減衰する。 特に波の位相速度にほぼ等しい速度を持つプラズマ粒子は波の電場を定常的に感 ずるため、波とのエネルギーのやりとりが大きい。波の電場が主要な役割を演ず る場合、この現象を Landau 減衰と呼ぶ[47]。またプラズマ粒子のサイクロトロン 周波数よりも十分低い周波数でゆっくり変化する波動磁場中では荷電粒子を一定 の磁気モーメントを持った粒子として扱うことができる[48]。したがってこの場合、 磁場の変動に起因して波は減衰する。これを走行時間減衰と呼ぶ。電子に関する 波の減衰機構は、この Landau 減衰と走行時間減衰、及びそれらの交差項との3つ の機構が存在する。

イオンサイクロトロン減衰と同様の手法を用いて、準線形 Fokker-Planck 方程式 における電子の項は

$$\left(\frac{\partial f}{\partial t}\right)_{RF_electron} = \frac{\partial}{\partial p_{H}} \cdot D_{H} \cdot \frac{\partial}{\partial p_{H}} f \quad (1-39)$$

と表すことができる。ここで

$$D_{ii} = D_{0} \times \frac{1}{V} \sum_{n=-\infty}^{+\infty} \pi q_{\alpha}^{2} \int \frac{d^{3}k}{(2\pi)^{3}} \delta(\omega - k_{ii}v_{ii} - n\omega_{c\alpha}), \quad (1-40)$$

$$D_{0} = \left[\left\{ \frac{v_{\perp}}{v_{ii}} J_{1} + J_{0} \operatorname{Im} \left(\frac{E_{k,z}}{E_{k,y}} \right) \right\}^{2} + \left\{ J_{0} \operatorname{Re} \left(\frac{E_{k,z}}{E_{k,y}} \right) \right\}^{2} \right] |E_{y}|^{2} \quad (1-41)$$

$$(T-41) = (T-41)$$

$$(T-42) = (T-41)$$

$$(T-41) = (T-41)$$

が得られる。ここで v_{\perp}^2 は走行時間減衰、 $-2\omega^2 c^2 / \omega_{pi}^2$ は Landau 減衰による効果であり、 v_{μ}^2 は2つの交差項である。電子に吸収される電力 P_eは

$$P_{e} = \int_{-\infty}^{+\infty} dv_{\parallel} \int_{0}^{+\infty} 2\pi v_{\perp} dv_{\perp} \left[\frac{1}{2} m v_{\parallel}^{2} \frac{\partial f}{\partial t} \right] \quad (1-44)$$

で表され、Maxwell 分布の分布関数

$$f = n \left(\frac{m}{2\pi T}\right)^{3/2} \exp\left(-\frac{mv_{ll}^2}{2T}\right)$$

を代入することにより、

$$P_{e} = \frac{\sqrt{\pi}}{V} \frac{\varepsilon_{0}c^{2}}{\upsilon_{th}} \frac{\omega^{2}}{\omega_{c}^{2}} \int \frac{d^{3}k}{\left(2\pi\right)^{3}} \frac{k_{\perp}^{2}}{\left|k_{\prime\prime}\right|} \left|E_{y}\right|^{2} \left(\alpha + \frac{1}{\alpha}\right) \exp\left\{-\frac{m}{2T}\left(\frac{\omega}{k_{\prime\prime}}\right)^{2}\right\}$$
(1-45)

が得られる。ただし

$$\alpha = \frac{\omega_{pe}^2}{\omega^2} \frac{T}{mc^2} \qquad (1-46)$$

であり、 α はプラズマベータ値に比例する値である。ただし c は光速、 ω_{pe} は電子のプラズマ振動数で、真空の誘電率 ϵ_0 と電子密度 n_e を用いて

$$\boldsymbol{\omega}_{pe} = \left(\frac{n_e e^2}{m_e \varepsilon_0}\right)^{1/2} = 56.42 \times n_e^{1/2}$$

と与えられる。

式(1-25)から P_e は α + (1/ α)に比例していることが分かる。 α と α +(1/ α)との関係、すなわち P_e の α 依存性を図 1-6 に示す。 α >1 の領域で走行時間減衰、 α <1 の領域でLandau 減衰の効果が支配的となる。プラズマベータ値が大きくなると走行時間減衰が重要になっている[49]。



図 1-6 $\alpha \geq \alpha + (1/\alpha) \geq 0$ 関係

電子による吸収の大きさ P_e は式(1-25)から α +(1/ α)に比例する。 α が大きくなる と走行時間減衰によって、 α が小さくなると Landau 減衰によってそれぞれ電 子への吸収が大きくなる。

1-7 本論文の構成

本論文は6つの章から構成されている。

第1章では、核融合研究と速波の背景を説明し、本研究の目的を述べている。

第2章では 大型ヘリカル装置と非誘導電流駆動による MHD 安定化について 説明し、LHD 型のコムラインアンテナを提案している。

第3章では、コムラインアンテナの原理を示し、モデル計算の結果、模型アン テナと実機アンテナの高周波特性試験について述べている。その際、計算モデル と高周波特性試験とを結びつけるためにコムラインアンテナのインピーダンス計 算を行い、アンテナパラメータの値を決定した。電流駆動効率を向上させるため に高周波電力を還流するためのリング型電力合成器を用いた電力循環システムを 提案しその原理を説明する。 第4章では、光線追跡法を用いて速波による電子加熱機構の評価を行う。また トカマク配位とヘリカル型磁場配位で比較を行い、ヘリカル配位において磁力線 方向の波数の増加(アップシフト)のために電子加熱が強い可能性があることを 示す。

第5章では、現在少数イオンでの高エネルギーイオン加熱、モード変換電子加 熱用として使用している既設のループアンテナを使用し、LHD プラズマにおける 電子加熱の可能性を検討した。LHD でのプラズマ実験の結果を示す。

第6章では本研究のまとめを行い、今後の展望を述べた。

22

第1章 参考文献

[1] IEA, "World Energy Outlook" (2000).

[2] 日本エネルギー経済研究所、「超長期世界エネルギー需給モデルによる核融合 導入シナリオ分析」、2003年2月 (2003).

[3] 奥村 憲博、「エネルギー需給と核融合の果たしうる役割」、核融合エネルギー 連合講演会、予稿集 p.11 (2002).

[4] 小川 雄一、「エネルギー開発と核融合研究」、総研大ジャーナル 6, p.5 (2004).
[5] BP, "BP Statistical Review of World Energy. Oil section", (2004).

[6] 石油鉱業連盟、「世界の石油・天然ガス等の資源に関する2000年末評価」、 (2002).

[7] C. E. Easterly, et al., Health Physics Aspects of Fusion Power, ORNL-TM-5461, (1975)

[8] T. Fujita and the JT-60 Team, "Overview of JT-60U results leading to high integrated performance in reactor-relevant regimes", *Nuclear Fusion* **43**, 1527 (2003).

[9] J. Pamela, Emilia R. Solano and JET EFDA Contributors, "Overview of JET results", *Nuclear Fusion* **43**, 1540 (2003).

[10] R. J. Hawryluk, *et al*, "Fusion plasma experiments on TFTR: A 20 year retrospective," *Physics of Plasmas* 5, 1577 (1998).

[11] K.H. Burrell for the DIII-D Team, "Overview of recent experimental results from the DIII-D advanced tokamak program", *Nuclear Fusion* **43**, 1555 (2003).

[12] V Mukhovatov, *et al*, "Overview of physics basis for ITER", *Plasma Phys. Control. Fusion* **45**, A235 (2003).

[13] ITER Physics Basis Editors, et al., "Chapter 1: Overview and summary", Nuclear Fusion **39**, 2137 (1999).

[14] M. Ono, *et al.*, "Overview of the initial NSTX experimental results", *Nuclear Fusion*41, 1435 (2001).

[15] Y. Takase, *et al.*, "Initial results from the TST-2 spherical tokamak", *Nucler Fusion* **41**, 1543 (2001).

[16] O. Motojima, *et al.*, "Progress summary of LHD engineering design and construction", *Nuclear Fusion* **40**, 599 (2000).

[17] H J Hartfusufuss, et al., "Physics Studies In W7-AS", Plasma Phys. Control. Fusion 36, B17 (1994).

[18] K. Mima, *et al.*, "Recent progress of implosion experiments with uniformityimproved GEKKO XII laseRFacility at the institute of Laser Engineering, Osaka University" *Physics of Plasmas* **3**, 2077 (1996).

[19] George H. Miller, *et al.*, "The National Ignition Facility: enabling fusion ignition for the 21st century," *Nucler Fusion* **44**, S228 (2004).

[20] M. Tabak, *et al.*, "Ignition and high gain with ultrapowerful lasers", *Phys. Plasma* 1, 1626 (1994)

[21] 原子力委員会 ITER 計画懇談会、「国際熱核融合実験炉(ITER)計画の進め方 について」、参考資料 2 (2001).

[22] 宮本健郎、「プラズマ物理・核融合」、東京大学出版会、p191 (2004).

[23] T. Imai, et al., "LOWER HYBRID CURRENT DRIVE AND HIGER HARMONIC ICRF HEATING EXPERIMENTS ON JT-60", Plasma Physics and Controlled Nuclear Fusion Research 1, 645 (1990).

[24] N. J. Fisch, "Confining a Tokamak Plasma with rf-Driven Currents", *Phys. Rev. Leett.* **41**, 873 (1978).

[25] T. Ohkawa, "NEW METHODS OF DRIVING PLASMA CURRENT IN FUSION DEVICES", *Nuclelar Fusion* **10**, 185 (1970).

[26] D. F. H. Start, *et al.*, "THE EFFECT OF TRAPPED ELECTRONS IN BEAM DRIVEN CURRENTS IN TOROIDAL PLASMAS", *Plasma Phys.* **22**, 303 (1980).

[27] JET team, "NON-INDUCTIVE CURRENT DRIVE IN JET", Plasma Physics and Controlled Nuclear Fusion Research 1, 587 (1992).

[28] ITER Physics Expert Group on Energetic Particles, Heating and Current Drive and ITER Physics Basis Editors, "Chapter 6: Plasma auxiliary heating and current drive", *Nuclear Fusion* **39**, 2495 (1999).

[29] R. Ando, *et al.*, "ICRF CURRENT DRIVE EXPERIMENT ON JIPP TII-U," *Nuclear Fusion* **12**, 1619 (1986).

[30] T. Seki, *et al.*, "APPLICATION OF THE INTERMEDIATE FREQUENCY RANGE FAST WAVE TO THE JIPP TII-U PLASMA", *Nuclear Fusion* **31**, 1369 (1991).

[31] Y. Uesugi, *et al.*, "COUPLING OF FAST WAVES LAUNCHED INTO THE JET-2M TOKAMAK BY A PHASED FOUR-LOOP ANTENNA ARRAY", *Nuclear Fusion* **30**, 297 (1990).

[32] C. C. Petty, *et al.*, "Fast wave and electron cyclotron current drive in the DIII-D tokamak", *Nuclear Fusion* **35**, 773 (1995).

[33] R. I. Pinsker, et al., "DIRECT ELECTRON HEATING AND CURRENT DRIVE

WITH FAST WAVES IN DIII-D", Plasma Physics and Controlled Nuclear Fusion Research 1, 683 (1992).

[34] C. C. Petty, *et al.*, "Analysis of current drive using MSE polarimetry without equilibrium reconstruction", *Nuclear Fusion* **42**, 1124 (2002).

[35] M. N. Rosenbluth, *et al.*, "Plasma Transport in Toroidal Confinement Systems", *Phys. Fluids* **15**, 116 (1972).

[36] K. Ichiguchi, *et al.*, "Effects of net toroidal current on the Mercier criterion in the Large Helical Device", *Nuclear Fusion* **33**, 1993 (1993).

[37] C. P. Moeller, *et al.*, "A COMBLINE STRUCTURE FOR LAUNCHING UNIDIRECTIONAL FAST WAVE", Proc. 10th Top. Conf. on Radio frequency Power in Plasmas, Boston (Wool bury, NY: AIP Press) *AIP Conf. Proc.* 289 (1993).

[38] H. Ikezi and D. A. Phelps, "TRAVELING WAVE ANTENNA FORFAST WAVE HEATING AND CURRENT DRIVE IN TOKAMAKS", *Fusion Technology* **31**, 106 (1997).

[39] T. Ogawa, *et al.*, "Radiofrequency experiments in JFT-2M: Demonstration of innovative applications of a travelling wave antenna", *Nuclear Fusion* **41**, 1767 (2001).

[40] Y. Takase, *et al.*, "Initial results from the TST-2 spherical tokamak", *Nuclear Fusion* **41**, 1543 (2001).

[41] H. Ikezi, "COMBLINE ANTENNA WITH HALF- WAVELENGTH ELEMENTS," Internal Report of General Atomics, GA-C23396 (2000).

[42] T. Watari, "Plasma Heating and Current Drive," NIFS-PROC-35 (1997).

[43] D. Montgomery and D. Tidman, "Plasma kinetic Theory," McGraw-Hill Book Co., New York (1964).

[44] C. F. Kennel and F. Engelmann, "Velocity Space Diffusion from Weak Plasma Turbulence in a Magnetic Field", *Physics of Fluids* **9**, 2377 (1966).

[45] 高村秀一、「プラズマ加熱基礎論」、名古屋大学出版会、p.129 (1986).

[46] H. Takahashi, "ICRF HEATING IN TOKAMAKS", *Joural de Physique* Colloque C6, Supplement au n-12 **38**, C6-171 (1977).

[47] L. D. Landau, J. Phys. USSR 10 25 (1946).

[48] 宮本健郎、「核融合のためのプラズマ物理」、岩波書店、p.300 (1976).

[49] D. Moreau, *et al.*, (proc. 14th European Conference on Controlled Fusion and Plasma Physics, Madrid, 1987), European Physical Society 1987, p1007 (1987).

第2章 大型ヘリカル装置における電流分 布制御の提案

2-1 大型ヘリカル装置

本研究は自然科学機構(前文部科学省)の大型ヘリカル装置(LHD: Large Helical Device)におけるプラズマ加熱と閉じ込め改善に関する研究を行った。LHD は超 伝導コイルをらせん状に巻いたポロイダルおよびトロイダルモード数がそれぞれ *I*=2、m=10のヘリカル型磁場閉じ込め装置である[1-6]。



図 2-1 LHD 概念図

1本体、2中性粒子入射加熱装置、3イオンサイクロトロン共鳴加熱装置(パ ワー伝送用同軸管、整合器)、4電子サイクロトロン共鳴加熱装置(パワー伝 送用導波管)、5ローカルアイランドダイバータ(LID)、6真空排気装置

LHD は装置本体、プラズマを加熱するための各種加熱装置、プラズマの諸パラ メータや諸現象を測定するための各種計測装置などで構成されている(図 2-1)。 本体は真空排気装置、計測ポート、超伝導ヘリカルコイル、超伝導ポロイダルコ イルなどから構成されている。加熱装置としてイオンサイクロトロン共鳴加熱 (ICRF: Ion Cyclotron Frequency Range Heating)装置、中性粒子入射加熱(NBI: Neutral Beam Injection)装置、電子サイクロトロン共鳴加熱 (ECH: Electron Cyclotron Heating)装置を有している。また計測装置としてプラズマ蓄積エネルギー 測定用の反磁性ループ、電子温度計測用の電子サイクロトロン放射(ECE: Electron Cyclotron Emission)計測とトムソン散乱計測、電子密度計測用の遠赤外線(FIR: Far Infrared Radiation)レーザー干渉計、高エネルギー粒子プローブ、ミリ波干渉計、 X線パルス分析器、重イオンビームプローブ(HIBP: Heavy Ion Beam Probe)分析 器、天然ダイヤモンド検出器(NDD: Natural Diamond Detector)、ペレット計測器な どがある。

LHD 装置本体諸元を表 2-1 にまとめる。*t*(0)と*t*(a)はそれぞれプラズマ中心と最 外殻磁気面における回転変換を示す。

大半径	3.6-3.9m
プラズマ小半径 a	0.6-0.65m
プラズマ体積	30m ³
磁場強度 B	3T
ポロイダルモード数1	2
トロイダルモード数 m	10
ヘリカルコイルのピッチ数	2×5
装置本体の総重量	約 1500t
回転変換: u(0) / u(a)	0.4/1.3

表 2-1 LHD の諸元[5]

核融合発電を実用化するためには、超高温・高密度プラズマの定常的な維持が 必要である。LHD では、トカマクプラズマとヘリカルプラズマを比較検討し、総 合的にトーラスプラズマの閉じ込め特性および高ベータプラズマの物理的な理解 を深めることを目標としている。LHD の最終目標は、(1) 10keV 以上の高温の達 成、(2) 10²⁰m⁻³の密度の達成、(3) 10⁴s 間の定常プラズマの維持、(4) 高ベー タ値での安定性の実証となっている[6]。2004 年現在での達成パラメータを表 2-2 に示す。

最高電子温度	T _e =10keV
最高イオン温度	T _i =10keV
最高閉じ込め時間	$\tau_{\rm E} = 0.36 {\rm s}$
最大蓄積エネルギー	W _p =1.2MJ
最高ベータ値	<β>=3.2%
最大密度	$n_e = 1.5 \times 10^{20} m^{-3}$
最長放電時間	31分45秒
核融合三重積	$n\tau_{\rm E}T=2.2 \ge 10^{19} {\rm keVm^{-3}s}$

表 2-2 LHD の達成パラメータ

2-2 電流駆動による MHD 安定化の検討

2-2-1 研究の背景

LHD において、磁気軸を移動(Shafranov シフト)することで、MHD の安定性が 得られ、高ベータプラズマを実現している。エネルギー閉じ込め時間は、 R_{ax} =3.75m の標準配位よりも、磁気軸 R_{ax} =3.6m の内寄せ配位の方が 50%長い。磁気軸の外寄 せ配位の場合、ヘリカル磁場配位に捕捉された粒子のドリフト軌道と磁気面との 変位量が大きくなり閉じ込め特性は劣化するからである。高ベータプラズマによ る Shafranov シフト (ΔR_{ax}) は、ベータ値に比例し[7]、 $\Delta R_{ax} \sim 0.1$ m において現在 は< β >=4.1%が達成されている(< β >は体積平均ベータ値) [8]。閉じ込めの良い磁気 軸の内寄せ配位での MHD 安定性は確保できないので、この配位で高ベータプラズ マの MHD 安定化を得るために、磁気軸近辺で回転変換を減らし、磁気シアによる MHD 安定化のための非誘導電流を駆動する実験シナリオが提案された。

ヘリカル磁場配位において径方向回転変換分布は、MHD 安定性に強い影響を与 える。高速中性粒子入射により磁力線に平行方向に入射された高エネルギーイオ ンやプラズマ圧力分布によって生ずるブートストラップ電流、あるいは圧力勾配 によって生ずる Phirsh-Schluter 電流により、回転変換分布は変化が生じる。磁気軸 近傍の回転変換を減らす方向に電流を駆動すると、磁気シアが大きくなり、プラ ズマの MHD 安定化が得られる。LHD では新古典拡散の少ない内寄せ配位では、 ベータ値の増加に伴い不安定性が増加すると予測されていたが、高いトロイダル 数の MHD 安定性の指標である Mercier 条件では、不安定とされている Rax=3.6m の 内寄せ配位でもプラズマ実験において< β >が 4%まで、(ポロイダルモード数 m) / (トロイダルモード数 n) =2/1、1/1 などの変動磁場は増加するが、崩壊的な MHD

不安定性は確認されていない。

MHD 安定性を得るための手段としてプラズマ中心部に回転変換を減少させる 電流駆動の提案が行われている。高周波電力による非誘導電流駆動が候補となる。 イオンサイクロトロン周波数領域での電流駆動実験は、速波アンテナを用いて JIPP TII-U[9]やDIII-D[10]などの装置で行われた。非誘導電流を駆動するために、 トロイダル方向に指向性を持つ速波をプラズマ中に入射する。その一例としてト ロイダル方向に並べられた数本のアンテナエレメント間の位相差を例えば $\pi/2$ に すると、指向性を持つ速波を励起することができる。この方法では、アンテナ間 の電力の相互干渉が強く、インピーダンス整合や位相調整に高度な技術が要求さ れる。この困難さを回避し、ICRF 速波をプラズマに有効に励起するために、電流 駆動用進行アンテナが Moeller らによって開発された。このアンテナはコムライン アンテナと呼ばれ、櫛型の構造をしている。これは GHz 帯の周波数フィルターの 原理をもとに考案されたものであり、次のような特徴を持っている:(1)複数の アンテナ素子間の相互結合を利用した進行波の励起、(2)両端のアンテナ素子の みに外部同軸管接続して高周波電力給電および透過が可能、(3)アンテナ部とフ ィードスルー部における低い高周波電圧(アンテナ自体が伝送路であり、定在波は 励起されない)、(4) プラズマ負荷の変化に対する適応性、(5) 周波数変更によ る波数(k₀)の制御、(6)アンテナの大面積化などである。速波進行波アンテナ において高い指向性を有する波を励起するためにはアンテナの本数が必要となる ため、LHD のコムラインアンテナは 10 本のアンテナで構成されている。

コムラインアンテナを用いたプラズマ実験は JFT-2M によって初めに行われ、 5-10keV の軟X線放射の増加が確認された[11]。その後 TST-2[12]においてプラズマ 実験が行われた。ヘリカル型装置においてもコムラインアンテナを用いたプラズ マ実験が計画されている。LHD 第4サイクル実験において、ループアンテナを用 いてプラズマ中に ICRF の3MW 入射を行った。第2高調波加熱では、ベータ値 1%の NBI プラズマで蓄積エネルギーの上昇に成功し、LHD においてコムラインア ンテナを用いて電流駆動により MHD 安定性を得て、より高いベータ値を達成する ことが期待されている。

次小節以降において、LHD の磁場配位に基づいて計算され、提案されている MHD 安定性の説明を述べる。また電流駆動効率の解析方法とコムラインアンテナ の設計に関して述べる。

2-2-2 非誘導電流駆動による MHD 安定性の改善

LHD プラズマの磁気軸位置は、プラズマの閉じ込めと MHD 安定性に大きく影響 を与えることが理論計算によって指摘されている。粒子閉じ込めの計算結果から は磁気軸を内寄せにするほど磁気面と粒子軌道の偏位が小さくなり、新古典拡散 を減少させることができる。磁気軸の位置は超伝導ポロイダルコイルによって生 成されるダイポール磁場の強さを変えることによって、容易に変えることができ る。

LHD はそのヘリカル型磁場配位のためにプラズマ電流無しで MHD 平衡が得ら れるが、通常のプラズマではビーム電流や高ベータでのブートストラップ電流に より正味トロイダル電流が流れている。磁気軸中心のベータ値が 2-3%のプラズマ が電子密度 2-3x10¹⁹m⁻³で達成されると、50kA 程度のブートストラップ電流が流れ る。この電流は磁気軸中心部の回転変換を減少させ、磁気井戸形成を弱める。磁 気井戸の深さは

well _ depth = $\frac{V'(0) - V'(S)}{V'(0)}$ (2-1)

によって定義され、MHD 安定性の評価はこの磁気井戸の深さと磁気シアによって 決定される。ここで Vは体積、Sはトロイダル方向の磁束、V'=dV/dS である。磁 気軸の内寄せ配位は磁場のトロイダルリップルを小さくし、捕捉粒子の逸脱を少 なくする。一方、磁気軸の外寄せ配位は高ベータプラズマを可能にし、MHD 安定 性を回復させる。しかしヘリカルリップルに捕捉された高エネルギーイオンの軌 道は磁場の磁束面から逸脱する。LHD 実験において高性能プラズマの生成維持に 成功している配位は粒子閉じ込めの良い打ち寄せ配位である。この配位では高ベ ータプラズマで、磁気井戸形成が弱まる現象が顕著であり、Mercier の MHD 安定 化条件において不安定である。この状態でブートストラップ電流を打ち消す電流 が存在すると Mercier の MHD 不安定が緩和される。Mercier の MHD 安定化条件は D₁を用いて

$$D_{I} = -(D_{S} + D_{MW} + D_{G})/t^{\prime 2} \qquad (2-2)$$

と与えられる。ただし

 $D_s = t'^2/4$ (2-3)
$$D_{MW} = \left\langle \left(P'V'' - P'^2 \left\langle \frac{1}{\vec{B}^2} \right\rangle + \iota'(I' - \sigma) \right) \frac{\vec{B}^2}{\left| \nabla \Phi \right|^2} \right\rangle \quad (2-4)$$
$$D_G = \left\langle \frac{\sigma \vec{B}^2}{\left| \nabla \Phi \right|^2} \right\rangle^2 - \left\langle \frac{\vec{B}^2}{\left| \nabla \Phi \right|^2} \right\rangle \left\langle \frac{\sigma^2 \vec{B}^2}{\left| \nabla \Phi \right|^2} \right\rangle \quad (2-5)$$

であり、 \vec{B} は磁場、Pはプラズマの圧力、 ι は回転変換、Vは体積、 Φ はトロイダ ルフラックス、Iはある磁束面に流れるトロイダル電流である。すなわち Mercier の MHD 安定性は磁気シアに関する項 D_s と磁気井戸に関する項 D_{MW} と磁力線の曲 率に関する不安定化項 D_G との3つの項の合計した量と符号によって判定される。



図 2-2 MHD 安定領域

(a) 回転変換を減らす方向(負の方向)に 50kA 流した場合、(b) 電流を流 さない場合。図の白い部分が MHD の安定領域、ドット部分が不安定領域、 Δv は Shafranov シフトを示し、 $\Delta v=0$ は $R_{ax}=3.9m$ である。たとえば $\Delta v=-25cm$ からプラズマを立ち上げた場合、(a)は安定領域に入れるためベータ値 11% までプラズマを維持できる。一方(b)は安定領域に入る前にプラズマが不安 定となり、安定領域に入れない。

図 2-2 に見られるように、LHD の磁気軸(Δv=0cm は R_{ax}=3.9m に対応)を横軸、 中心β値を縦軸にとると、磁気軸中心部の回転変換を減らす方向に 50kA の電流を 流した場合(図 2-2(a))には、電流を流さない場合(図 2-2(b))に比べて安定領域が大きくなる。内寄せ配位である Δv =-25cm すなわち磁気軸 R_{ax} =3.65m においても中心ベータ値 β_0 =11%の MHD 安定性が確保できる。これらの図には、平衡限界のベータ値もプロットされている。電流駆動による回転変換の減少により、平衡ベータ値は約 14%(電流駆動のない場合)よりも 10%程度に減少するが、Mercier 条件が低いベータ値限界を与えたことになる。

2-2-3 電流駆動の評価

前節で述べたように、磁気軸の内寄せ配位で高ベータプラズマを実現するため にプラズマ中心部の回転変換を減少させる方向の 50kA の電流駆動が有効である。 そのため ICRF 速波を用いた電流駆動を提案する。

速波と相互作用をする電子温度の熱速度と波の位相速度を同程度にすることに より効率良く電流駆動を行うことができ、そのために速波の波数の制御が重要と なる。一方、アンテナから放出される電磁波はフーリエ変換された波数を持つ。 そのため電流駆動の解析にはアンテナからの放射スペクトルを考慮した評価を行 う必要がある。吸収パワーは

$$p(\vec{r}) = \operatorname{Re}\left[\overline{\vec{E}(\vec{r},t)\cdot\vec{j}^{*}(\vec{r},t)}\right] \quad (2-6)$$

で与えられる。電場と電流をフーリエ級数展開すると

$$\vec{E}(\vec{r},t) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} \left[\vec{E}_{n,1} \exp i\left(\frac{n}{R}Z - m\omega_0 t\right) + \vec{E}_{n,1}^* \exp i\left(-\frac{n}{R}Z + m\omega_0 t\right) \right], \quad (2-7)$$

$$\vec{j}(\vec{r},t) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} \left[\vec{j}_{n,1} \exp i\left(\frac{n}{R}Z - m\omega_0 t\right) + \vec{j}_{n,1}^* \exp i\left(-\frac{n}{R}Z + m\omega_0 t\right) \right] \quad (2-8)$$

$$\vec{\tau}_{c} \neq c$$

$$\vec{j}_{n,1} = i\varepsilon_0\omega_0\left(\vec{1} - \vec{K}_{n,1}\right) \cdot \vec{E}_{n,1} \qquad (2-9)$$

となる。ここで $\ddot{K}_{n,1}$ は誘電率テンソルである。式(2-6)がフーリエ級数展開され

$$p(\vec{r}) = \operatorname{Re}\left[\sum_{n=-\infty}^{\infty}\sum_{n'=-\infty}^{\infty}\left[\vec{E}_{n,1} \cdot \vec{j}_{n',1}^{*} \exp\left\{i\left(\frac{n-n'}{R}Z\right)\right\} + \vec{E}_{n,1}^{*} \cdot \vec{j}_{n',1} \exp\left\{-i\left(\frac{n-n'}{R}Z\right)\right\}\right]$$
(2-10)
$$\hat{\mathcal{U}} \supset \mathcal{T}$$

$$p(\vec{r}) = \sum_{n=-\infty}^{\infty} \sum_{n'=-\infty}^{\infty} \frac{\mathcal{E}_{0}\omega_{0}}{2} \operatorname{Im} \left[\vec{E}_{n',1}^{*} \cdot \vec{K}_{n,1} \cdot \vec{E}_{n,1} \exp\left\{ -i\left(\frac{n-n'}{R}Z\right) \right\} \right]$$
(2-11)
となる。これをZ方向にわたって平均すると
 $\langle p(\vec{r}) \rangle = \frac{1}{2\pi R} \int_{0}^{2\pi R} p(\vec{r}) dZ$ (2-12)
 $= \frac{1}{2\pi R} \sum_{n=-\infty}^{\infty} \frac{\mathcal{E}_{0}\omega_{0}}{2} \operatorname{Im} \left[\vec{E}_{n,1}^{*} \cdot \vec{K}_{n,1} \cdot \vec{E}_{n,1} \right]$ (2-11)

が得られ、各モード n に対して独立に計算することで吸収パワー $\langle p(\vec{r}) \rangle$ が計算で きる。吸収パワーが算出できると、電流駆動効率 η が求められる。磁気面上の電流 密度 j_{μ}^{RF} を用いて電流駆動効率 η が次のように書ける[13, 14]。

$$\frac{\left\langle j_{I/}^{RF}B\right\rangle}{\left\langle B^{2}\right\rangle} = \frac{dV/d\psi}{L}\eta\left\langle p^{RF}\right\rangle \qquad (2-13)$$

ただし $dV/d\psi$ は体積の微分、L は磁力線に沿った長さ、 p^{RF} は高周波電力、<> は磁気面平均を表す。 η はさらに T_e、 n_e 、 $\ln\Lambda$ によって規格化された電流駆動効率 $\hat{\eta}$ を用いて

$$\eta = \frac{38.4 \times 10^{18}}{\ln \Lambda} \frac{T_e[keV]}{n_e[m^{-3}]} \tilde{\eta} \qquad (2-14)$$

と表すことができる[13]。 $\ln \Lambda$ はクーロン対数である。荷電粒子の衝突過程の時定数が関与していることを反映している。 $\tilde{\eta}$ はプラズマ中の磁場の捕捉粒子に関する効果 R(ϵ_t ,w)を取り入れて

$$\tilde{\eta} = C(\varepsilon_{\iota}, \theta, w) M(\varepsilon_{\iota}, \theta, w) \eta_0(Z, w) R(\varepsilon_{\iota}, w), \quad (2-15)$$

$$\eta_0 = \frac{K(Z)}{w} + D(Z) + \frac{4w^2}{5+Z} \qquad (2-16)$$

のように一般的な形式で表現できる。すなわち $\hat{\eta}$ はイオン電荷Z、逆アスペクト比 ϵ_t 、ポロイダル位置 θ 、波の位相速度と電子の熱速度の比w=v₁/v_{te}の4つの関数と なる。 η_0 は捕捉粒子の効果を含まない場合の規格化電流駆動効率であり、式(2-16) の中のK/wはw>>1の極限値、4w²/(5+Z)はw<<1の極限値、Dは極限間の補正項 をそれぞれ示し、C、M、Rは磁場に捕捉された電子に関する補正項であり、

$$K = 11.91/(0.678 + Z), D = 4.13/(Z^{0.707}),$$

$$C = 1 - \exp(-(cy_t)^m), M = 1 + a(\lambda_t/w)^k, \qquad (2-17)$$

$$R = 1 - \frac{\varepsilon^n \sqrt{x_t^2 + w^2}}{\varepsilon^n x_t + w}$$

で定義される。式(2-17)の λ_t はピッチ角であり、 y_t は λ_t とwを用いて $\lambda_t^2 = 1 - (B/B_M)$ $y_t = x_t^2 = \frac{(1 - \lambda_t^2)w^2}{\lambda_t^2}$

で定義される。n、x_r、m、c、k、a は詳細な理論計算の結果との比較から算出され る定数であり、圧縮性アルフベン波の場合 n=0.77、x_r=3.5、m=2.48、c=0.0987、k=3.0、 a=12.3 となる。主半径方向Rとポロイダル位置θと逆アスペクト比 ϵ_t の間の関係は $R = R_0 (1 + \epsilon_t \cos \theta)$ であり、磁場は $B = B_0 / (1 + \epsilon_t \cos \theta)$ 、最大磁場 B_M は $\theta = \pi$ (トーラ ス内側)の時に得られる。



図 2-3 規格化電流駆動効率 $\tilde{\eta}$ のw依存性(Ehst ブリッジ) εは逆アスペクト比で θ はポロイダル角である(θ =0がプラズマ中心、 θ = π が外側)。 ϵ が小さいほど電流駆動効率が大きい。 ϵ が大きく、 θ が小さくなるほど 捕捉粒子の効果により電流駆動効率が小さくなる。

図 2-3 に規格化電流駆動効率 ñのw依存性を示す。電流駆動効率はw<1の領域

(走行時間減衰の効果が大きい領域)では ϵ とともに急激に下がっている。wが1 よりも大きい領域(Landau減衰の効果が大きい領域)では磁場の ϵ の依存性が小さ くなる。すなわち捕捉電子は電流駆動に寄与しないことが分かる。圧縮性アルフ ベン波の場合、 $w \leq 1$ の領域で駆動効率が下がらないように $\theta=\pi$ 、すなわちプラズ マ中心に近い高磁場側に速波アンテナを設置する必要がある。さらに $\epsilon \leq 0.1$ の領 域に電力吸収させることで効率を上げることできる。

ヘリカル磁場で磁場の強さは次のように書ける。

 $B = B_0 \left\{ 1 - \varepsilon_t \cos \theta - \varepsilon_h \cos \left(l\theta - m\varphi \right) \right\}$ (2-18)

ここで *l* と m はポロイダルモード数とトロイダルモード数であり、LHD の場合、 *l*=2、m=10 である。 ε_t と ε_h はトロイダルリップルとヘリカルリップルである。図 2-4 に示すとおり、 ε_t は規格化小半径pに対して線形に増大するが、 ε_h はpの2 乗に 比例して増大する。 ε_t と ε_h の最大値はp=1の時、それぞれ0.12、0.23となる。プラズ マの周辺では大きなヘリカルリップルであり、捕捉粒子のために局所的な電流駆 動効率は大きくならない。



図 2-4 トロイダルリップル ϵ_t とヘリカルリップル ϵ_h の特性 ϵ_t は規格化小半径 ρ に対して線形に増大するが、 ϵ_h は ρ の2乗に比例して増大 する。

電流駆動効率は吸収電力と規格化電流駆動効率を使って求めることができる。 2次元ヘリカル解析イオンサイクロトロン周波数帯加熱コード(K2FHM)による 計算[15]とパワーデポジション分布 [16-19]から、中心電子密度 n_{e0}=1.0x10¹⁹m⁻³、中 心電子温度 T_{e0}=3keV のとき、LHD における速波の電流駆動効率は $\eta = \frac{I_{CD}}{P_{total}} = 0.02 \frac{I[MA]}{P[MW]}$ (2-19) と表される。

2-2-4 コムラインアンテナの提案

ヘリカルプラズマにおけるプラズマ特性を改善するために非誘導電流駆動が必要であることを示した。その目的に従って LHD で MHD 安定性を得、高ベータプラズマを達成するために、加熱・電流駆動用アンテナとしてコムラインアンテナが開発・設計された。まず現在 LHD で主にイオン加熱用として用いられているループアンテナと LHD で使用予定のコムラインアンテナの比較を表 2-3 に示す。駆動電流の位相の調整ができることがコムラインアンテナが電流駆動用進行波アンテナとして使用される大きな特徴である。

コムラインアンテナを用いたプラズマ実験は世界でも2つのトカマク装置でし か行われておらず、ヘリカル装置ではまだプラズマ実験が行われていない。また LHD で使用するコムラインアンテナは従来使われたものと形状が異なっているた め、その特徴を理解する必要がある。コムラインアンテナの特徴に関して、従来 使用されてきたものと LHD で使用するものとの比較を表 2-4 にまとめる。従来の コムラインアンテナが L字型をしていたのに対して LHD 型のコムラインアンテナ は T 字型をしている。これは実験装置の増大に伴った結果であり、LHD 型のコム ラインアンテナはこの T 字型の形状によって2つの共鳴モードを有するのが特徴 である。

	ループアンテナ	コムラインアンテナ
アンテナ構造	上下対のシングルストラップ	10本のループアンテナ
プラズマとの距離	可変(LCFS から 6-15cm)	固定(LCFS から 7cm)
1組の面積	0.55m ²	1.68m ²
外部同軸管との	各アンテナ素子に必要	両端のアンテナ素子のみ必
接続		要
定常運転	可能(水冷)	不可能(水冷無し)
主な周波数	28-50MHz	50-90MHz
主な使用目的	イオン加熱	電流駆動、電子加熱

表 2-3 LHD におけるループアンテナとコムラインアンテナの比較

	JFT-2M	TST-2	LHD
構造	L字型アンテナ	L字型アンテナ	T字型アンテナ
共鳴モード	1つ	1つ	2 つ
1組の面積	0.16m ²	0.15m ²	1.68m ²
中心周波数	200MHz	23MHz	75MHz
素子数	12本	6本	10本

表 2-4 従来のコムラインアンテナと LHD 型コムラインアンテナの比較

LHD コムラインアンテナからの高周波入射電力を大きくするために、アンテナ 面積を出来るだけ広くすることを設計の主眼とした。LHD の真空容器内壁に合わ せてできるだけ大きくなるようにアンテナの大きさと本数を決定した。その結果、 図2-5に示すようにトロイダル方向に10本のアンテナ素子が並べられて構成され、 その中心線は、真空容器の赤道面上の中心線と一致するように設計した。各アン テナ素子は曲率半径 24.7 度の円弧を持って、同じ形で構成されている。長さおよ び幅はそれぞれ 1129mm および 60mm で、ファラディシールドからバックプレー トまでの距離は140mmである。アンテナは全体のトロイダル方向の幅は、1485mm である。並べられたアンテナ素子のうち、両端の2つのアンテナ素子のみが外部 同軸管に接続され、セラミックフィードスルーをとおして、真空外から高周波電 カの入口および出口として使用される。各アンテナ素子は、アンテナストラップ、 バックプレート、ストラップ中央の支柱および27個のファラディシールドから構 成されている。電流駆動、電子加熱の観点から周波数を 75MHz に選択し、アンテ ナストラップの長さが決定された。LHD コムラインアンテナは電流駆動の他にも、 磁場 3T の第2高調波加熱実験にも用いられる。コムラインアンテナを LHD に挿 入した概念図を図 2-5 に示す。



(a) LHD の中心から見たコムラインアンテナ、(b) (c)トロイダル方向に見たコ ムラインアンテナ

コムラインアンテナは多くのループアンテナ素子で構成され、アンテナ素子間 の相互インダクタンスによって電磁気的に結合されている。前述したように端に ある2つのアンテナ素子だけが、外部の同軸管に接続される。1つは高周波電力の 入口として、もう一つは出口として利用される。RF電力は、隣接するアンテナ素 子間を一定の位相変化を伴って高周波電流を励起しながら、入口から出口まで伝 達する。したがって、比較的容易に直接トロイダル方向に方向性を持つ速波励起 ができるため、コムラインアンテナは FWCD に適したアンテナと言える。

コムラインアンテナのもう一つの特徴は、周波数を変えることによって、磁場 に平行成分の波数 ($\mathbf{k}_{l/}$ ただし $\mathbf{k}_{l/}=\omega N_{l/}(\mathbf{c})$ を可変できることである。詳細は次章に 示すが、LHD コムラインアンテナに対してインダクタンス L、コンダクタンス C、 抵抗 R(プラズマ負荷を含む)、相互結合係数 M を用いて簡単なモデルを導入し、 等価回路を作成した。モデル計算の結果はコムラインアンテナの高周波特性の理 解を助ける。中心の角周波数は近似的に $\omega_0 = 1/\sqrt{CL}$ で表現される。適用周波数を

 $\omega = \omega_0$ に選択するとインピーダンスは実数部だけとなり、アンテナ間の位相変化は $\pi/2$ になる。適用周波数を $\omega = 0.95\omega_0$ に選択すると位相変化が $\pi/3$ 、 $\omega = 1.05\omega_0$ に選択 すると位相変化が $4\pi/5$ になる。したがって、磁場に平行方向の屈折率 N//は適用周 波数を調整することによって容易に制御でき、電子温度に応じて電流駆動効率、 電子加熱効率の最適化が可能である。LHD コムラインアンテナストラップはT字 型をしているために、共鳴周波数にイーブンモードとオッドモードの2つの共鳴 モードが存在する。オッドモードはストラップ中心で電流の位相が変わり、ポロ イダル方向に大きなモードを持つので、有効な電流駆動には不適切である。この アンテナを使用する際、2つのモードをいかに分離させるかが課題となる。

LHD で提案された実験計画は、コムラインアンテナを用いた FWCD によって回転 変換分布を制御することにより MHD 安定性を改善することである。LHD の既存 の加熱機器である 10MW レベルの高速中性粒子加熱法で高ベータプラズマは、ト ロイダル磁場 Bt は通常の半分以下(Bt<1.5T)で達成されている。イオンによる吸収 が起こらないように、基本共鳴層や低次高調波共鳴層がプラズマ内から除外され るように、周波数を選択する。したがってヘリウムガスがプラズマ実験で使用さ れる場合、周波数は 75MHz に選ばれる(第4章参照)。その時、第4高調波イオ ンサイクロトロン共鳴層が磁気軸上近傍に存在し、第3高調波がプラズマ周辺に 現れる。これより低い磁場を採用すれば、高調波の次数がさらに上がり、Landau 減衰がさらに容易に起こりやすくなると期待できる。コムラインアンテナの第2

39

の実験項目は、イオンの大電力加熱である。水素ガス、トロイダル磁場 B_i=3T の とき、イオンの第2高調波加熱が期待できる。第2高調波加熱の ICH 実験は、速 波ループアンテナで過去に成功しているが[16]、LHD コムラインアンテナはより 高いパワーレベルでより高い磁場強度で実験が可能になるため、大電力加熱が期 待できる。コムラインアンテナに関する詳細な原理と特性試験の結果は次章で述 べる。 第2章参考文献

[1] M. Fujiwara, *et al.*, "Overview of LHD experiments", *Nuclear Fusion* **41**, 1355 (2001).

[2]「大型ヘリカル装置(LHD)計画」、プラズマ・核融合学会誌 第74巻別冊 (1998).

[3] S Sudo, *et al*, "Recent diagnostic developments on LHD", *Plasma Phys. Control. Fusion* **45**, A425 (2003).

[4] M Fujiwara *et al*, "Progress in the LHD (large helical device) program", *Plasma Phys. Control. Fusion* **39**, A261 (1997).

[5] O. Motojima, *et al.*, "Progress summary of LHD engineering design and construction", *Nuclear Fusion* **40**, 599 (2000).

[6] 小森彰夫、他、「核融合科学研究所 LHD 第6 サイクル成果報告会発表資料」、 (2003).

[7] K. Ichiguchi, *et al.*, "EFFECT OF NET TROIDAL CURRENT ON THE MERCIER CRITERION IN THE LARGE HELICAL DEVICE", *Nuclear Fusion* **33**, 481 (1993).

[8] O. Motojima, et al., to be published in Nuclear Fusion.

[9] T. Seki, *et al.*, "APPLICATION OF THE INTERMEDIATE FREQUENCY RANGE FAST WAVE TO THE JIPP TII-U PLASMA", *Nuclear Fusion* **31**, 1369 (1991).

[10] C. C. Pety, *et al*, "FAST WAVE CUURENT DRIVE IN NEUTRAL BEAM HEATED PLASMAS ON DIII-D", GA-A22575 (1997).

[11] T. Ogawa, *et al.*, "Radiofrequency experiments in JFT-2M: Demonstration of innovative applications of a travelling wave antenna", *Nuclear Fusion* **41**, 1767 (2001).

[12] Y. Takase, *et al.*, "Initial results from the TST-2 spherical tokamak", *Nuclear Fusion* **41**, 1543 (2001).

[13] D.A. EHST and C.F.F. KARNEY, "APPROXIMATE FORMULA FOR RADIOFREQUENCY CURRENT DRIVE EFFICIENCY WITH MAGNETIC TRAPPING", *Nuclear Fusion* **31**, 1933 (1991).

[14] G. GIRUZZI, "IMPACT OF ELECTRON TRAPPING ON RF CURRENT DRIVE IN TOKAMAKS", *Nuclear Fusion* **27**, 1934 (1987).

[15] A Fukuyama, *et al.*, "KINETIC DESCRIPTION OF PROPAGATION AND ABSORPTION STRUCTURES OF ICRF WAVES", *Nuclear Fusion* **23**, 1005 (1983).

[16] E.F. JAEGER, D.B. BATCHELOR, H. WEITZNER, J.H. WHEALTON, Comput.

Phys. Commun 40, 33 (1986).

[17] 熊沢隆平、他、「電流駆動による LHD プラズマの特性改善の検討」、 プラズマ・核融合学会年会、予稿集 P127 (2000).

[18] 竹内伯夫、他,、「Investigation of ICRF electron heating on LHD」, プラズマ・核融合学会年会、28pC13P (2003)

[19] K. Saito, *et al.*, "Ion and electron heating in ICRF heating experiments on LHD," *Nuclear Fusion* **41**, 1021 (2001).

第3章 加熱電流駆動用進行波アンテナの 設計と試験

3-1 はじめに

核融合発電の実現には定常運転が必要であり、そのためにトカマク型装置では プラズマ中に電流を駆動することが必須となっている。現在は高周波電力と高速 中性粒子ビームを使用した非誘導電流駆動による電流分布制御の重要性が認識さ れ、精力的に非誘導誘導実験が行われている。ヘリカル型装置においても非誘導 電流を駆動し、高ベータ実験で回転変換分布を制御する有効性が理論的に指摘さ れている。

LHD のコムラインアンテナは、速波を用いた加熱・電流駆動用進行波アンテナ として開発された。LHD の真空開放は一年に一度だけであり、アンテナの試行錯 誤が事実上不可能であるので、あらかじめその電気的な特性を確認し、このデー タをもとに精密な設計で製作する必要がある。そのためプラズマ実験前の特性試 験用として実物と同一サイズの「模型アンテナ」を作成し、その特性を調べた。 実際のアンテナは模型アンテナと区別するためにこの論文では「実機アンテナ」 と呼ぶことにする。

コムラインアンテナは、Moellar らによって最初に提案され[1,2]、プラズマ実験 では、JFT-2M[3]および TST-2[4]において電流駆動実験が試行された。ここで注目 すべきことは、上記で試験されたコムラインアンテナはストラップの長さが波長 の4分の1であるのに対し、LHD で使用される実機アンテナのストラップの長さ は、波長の半分ということである。これは装置の大型化と実験磁場の増大化によ り必然の帰結であった。大面積となることでアンテナ素子 1 本あたりにかかる電 圧が小さくなり、大電力加熱アンテナとして利用が期待される。また従来のコム ラインアンテナのアンテナ素子の本数が 4 本であったのに対し、LHD の本数は 10 本である。アンテナ素子を増やすことで駆動電流に高い指向性を持たせることが できる。しかし LHD のコムラインアンテナはその T 字型のストラップ形状のため に 2 つの共鳴モードが存在することは注意しなければならない。

この章では、LHD コムラインアンテナの電気特性について記述する。第3-2 節でコムラインアンテナをモデル化し、その原理を示す。第3-3節で模型アン テナの電気特性を調べ、その結果と第3-1節とのモデル計算の結果とを比較す る。第3-4節で実機アンテナの電気特性試験の結果を示し、イーブンモードの 選択的な励起が行われことを説明する。また実機アンテナの支柱を導体から絶縁 体に替えたものの試験結果を示す。第3-5節で模型アンテナと実機アンテナと 絶縁体支柱実機のそれぞれの特性試験の結果をまとめる。第3-6節でアンテ ナ・インピーダンス計算を行い、第3-7節でインピーダンス整合や波動入射シ ステムおよび電力循環のためのリング型電力合成器を提案する。

3-2 コムラインアンテナの原理

コムラインアンテナの高周波特性を試験する前に、アンテナのモデルと電気的 な回路を構築し、その高周波特性の特徴を調べた。コムラインアンテナはその構 造から、支柱のインダクダンスや Faraday シールドの持つコンダクタンスなどの各 パラメータを容易に変えることができる。この節では代表的な"L字型アンテナ" (過去のトカマク実験で使用されたモデル)と"T字型アンテナ"(LHD コムライ ンアンテナのモデル)の2つの型についてまとめた。

3-2-1 L字型アンテナの基本原理

(a) 直接結合(無限個)

給電方法は直接結合、支柱の位置はアンテナストラップの片端、アンテナ素子は無限にあり、入射した高周波が進行波のみであるモデルを考える。L字型アンテナの概念図を図 3-1 に示す。



図 3-1 L字型アンテナ(直接結合給電型)の概念図 アンテナ素子が無限にあるとした場合、1本目のアンテナ素子から入射した 進行波のみを考慮すればよい。Faraday シールドの図は省略した。

アンテナ素子のインダクダンスを L、アンテナストラップと Faraday シールドと によって作られるコンデンサの容量を C、プラズマ負荷抵抗やアンテナの高周波 Ohmic 損失を含んだ抵抗を R、隣接する 2本のアンテナ素子間の相互インダクタ ンスを M とする。2本以上離れたアンテナ素子との間の相互結合は小さいとみな しここでは考慮しない。高周波電力の給電はアンテナ素子の1本目のみとする。 また C に流れる電流を I_C、a 番目のアンテナ素子に流れる電流値を I_a と表すと、 図 3-2 より明らかなように各アンテナ素子は LCR 回路となり、角振動数 $\omega_{e} = 1/\sqrt{CL}$ で共鳴する。



図 3-2 L字型アンテナ(直接結合給電型)の等価回路 C はアンテナストラップと Faraday シールドによって作られるコンデンサの 容量、R は抵抗(Ohmic 損失含む)、 l_k はk番目に流れる電流、Z は給電部の インピーダンス、L はストラップのインダクタンス、 L_z は給電部に流れる電流、 M は隣接する素子の相互インダクタンス。

1番目のアンテナ素子に注目して、Kirchhoffの法則を適用すると

$$0 = (i\omega L + R)I_1 + \frac{I_c}{i\omega C} + i\omega MI_2$$

($I_c - I_1$) $Z = \frac{I_c}{i\omega C}$ (3-1)
 $I_1 = I_c + I_Z$
の 3 つの式を得る。無限にアンテナ素子がある場合は各素子に流れる電流に関して
て
 $\frac{I_2}{I_1} = \frac{I_3}{I_2} = \dots = \frac{I_{a+1}}{I_a} = \dots = e^{ik} = e^{-k_i + ik_i}$ (3-2)
と表すことができる。高周波の波数 k は k=k_r+ik_i と実数部と虚数部に分けて書くこ

とができる。式(3-1)と式(3-2)式から給電部のインピーダンスZが

 $Z = \frac{i\omega L + R + i\omega M e^{ik}}{1 - \omega^2 L C + i\omega C R - \omega^2 M C e^{ik}}$ (3-3)

と求まる。ここで a 番目のストラップに注目し、隣り合うアンテナ素子との相互 結合を考慮すると、漸化式

$$0 = (i\omega L + \frac{1}{i\omega C} + R)I_a + i\omega M (I_{a-1} + I_{a+1})$$
(3-4)
が得られる。式(3-2)を用いて式(3-4)を整理すると
 $e^{2ik} + Fe^{ik} + 1 = 0,$
 $\therefore e^{ik} = -\frac{1}{2} (F \pm \sqrt{F^2 - 4}),$ (3-5)
 $\left(F = \frac{L}{M} - \frac{1}{\omega^2 MC} + \frac{R}{i\omega M}\right)$

となり、k はωの関数として表すことができる。式(3-5)において、ikの実数部であ る-kiは波動の進行にともなう減衰率を、虚数部である kiは隣接する2つのアンテ ナ素子間の駆動電流の位相差を示している。式(3-5)は e^{ik}の二次方程式であり、そ の2つの解はそれぞれ進行波と反射波の性質を示している。すなわち、式(3-5)の± のうちプラスの解はω/ω₀<1の領域で反射波、ω/ω₀>1の領域で進行波、マイナスの 解は $\omega/\omega_0 < 1$ の領域で進行波、 $\omega/\omega_0 > 1$ の領域で反射波となる。位相差 k. も考慮して 以上をまとめると、ω/ω₀<1では式(3-5)のマイナスの解を採用し、ω/ω₀>1では式(3-5) のプラスの解を採用する。ω/ω₀=1の共鳴点では重解となる。以上により k の実数 部と虚数部、給電部のインピーダンスZの周波数特性が得られる。設計の段階で 決定した中心周波数 $f_0=\omega_0/2\pi=75$ MHz において、アンテナの大きさから概算した 値 L=9x10⁻⁸H、M=L/10=9x10⁻⁹H、C=50pF、R=0.5Ωを代入すると、Zとkの周波数 特性が得られる。結果を図 3-3(a)、(b)に示す。図 3-3より周波数が 67MHz から 85MHz の間でインピーダンス Z と波数 k とが共に変化しているのが分かる。給電部のイ ンピーダンスの実数部 Zrと波数の実数部 krに注目することにより、この周波数帯 で進行波が励起されていることが確認できた。この電流駆動が可能な周波数帯は パスバンドと呼ばれており、パスバンドの幅は式(3-5)の実数部から $F^2 - 4 > 0$ を満 たすようにパラメータ L、M、w、C、R を選択することで決定することができる。 例えば R=0 Ω のとき、パスバンドは $1/\sqrt{C(L+2M)} < \omega < 1/\sqrt{C(L-2M)}$ となる。パ スバンドの領域内であれば周波数を自由に選択できることはコムラインアンテナ の大きな特長の1つである。



図3-3 インピーダンスと波数の周波数依存性 (a)給電部のインピーダンスの実数部と虚数部の周波数特性、(b)波数の実数部 と虚数部の周波数特性。周波数67-85MHzの周波数帯において、給電部分のイ ンピーダンスと電流の位相を示すk_rおよび振幅の減衰率を示すk_iが変化して おり、この周波数帯において進行波が励起できることが確認できる。

(b) ループ結合(無限個)

次に相互結合を利用して高周波電力を給電するループ結合の原理を調べる。前 小節で調べた直接給電型と比較すると、アンテナへの入射電力は小さくなるが共 鳴のモードを強く励起できる特徴がある。給電方法以外のモデルは前小節と全く 同じである。給電部に流れる電流を I₀、結合に用いるコイルのインダクダンスを L₀、給電部と 1 番目のアンテナ素子との間の相互インダクタンスを M₀とすると、 モデル概念図を図 3-4、等価回路を図 3-5 のように示すことができる。



図 3-4、L字型アンテナ(ループ結合給電型)の概念図 1本目のアンテナ素子に対してループを作り、ループ結合で給電する。



図 3-5 L字型アンテナ(ループ結合給電型)の等価回路 1本目に給電するためのループのインダクタンスをL₀、ループに流れる電流 をI₀、給電用ループと1本目のアンテナ素子との間の相互結合係数をM₀、給 電部のインピーダンスをZとした。C、L、Rは前小節と同じ。

図 3-5 の等価回路において、給電部、1番目のアンテナ素子においてそれぞれ $-i\omega L_0 I_0 + i\omega M_0 I_1 = -ZI_0$, (3-6)

$$0 = \left(i\omega L + \frac{1}{i\omega C} + R\right)I_1 + i\omega M_0 I_0 + i\omega M I_2 \qquad (3-7)$$

の関係を得る。以下前小節と同じ手法で給電部のインピーダンスと波数をωの関数 として表すことができる。

$$Z = \frac{-\omega^2 L_0 L + \frac{L_0}{C} + i\omega L_0 R - \omega^2 M L_0 e^{iK} - \omega^2 M_0^2}{i\omega L + \frac{1}{i\omega C} + R + i\omega M e^{iK}}, \quad (3-8)$$

$$e^{iK} = -\frac{1}{2} \left(F \pm \sqrt{F^2 - 4} \right) \quad (3-9)$$

$$f = \frac{L}{M} - \frac{1}{\omega^2 M C} + \frac{R}{i\omega M} \quad (3-10)$$

$$\Im \Im \Im_0$$



図 3-6 給電部における(a)インピーダンスと(b)波数の周波数依存性 周波数 67-85MHz の周波数帯において、給電部分のインピーダンスと電流の 位相を示す k_rおよび振幅の減衰率を示す k_iが変化しており、この周波数帯に おいて進行波が励起できることが確認できる。

式(3-8)と式(3-9)より、L=9x10⁻⁸H、M=L/10、L₀=L/3、M₀=L/2、C=50pF、R=0.5Ω とした場合の周波数とインピーダンス及び波数の関係を図 3-6 に示す。ここで当然 であるが、式(3-5)と式(3-9)より明らかなように、周波数と波数の関係が前節と変 わらない。給電方法を変えると波数の周波数依存性は変わらずインピーダンスだ けが変化する。ループ結合の場合、直接結合よりも共鳴モードを強く励起できる。 この点は直接結合との大きな違いであり、利点である。しかしながら直接結合に 比べて入射電力が小さくなるため、アンテナ素子の本数が増えると終端のアンテ ナ素子まで入射電力が十分に伝達しない可能性があるので注意が必要である。

(c) L字型アンテナの有限素子の影響

以上アンテナ素子が無限に並んでいる場合について調べた。この節ではアンテ ナ素子が有限(N本)の場合を考察する。アンテナ素子が無限の場合と異なる点 は、純粋な進行波ではなくアンテナ素子上に定在波が立つことことである。

給電側のアンテナ素子から1番目、k番目(1<k<N)、N番目のアンテナ素子において Kirchhoffの法則を適用すると、それぞれ下記のように方程式が得られる。

$$\begin{cases} 0 = (i\omega L + R)I_{1} + \frac{1}{i\omega C}(I_{1} - I_{z}) + i\omega MI_{2} \\ -I_{z}Z = \frac{1}{i\omega C}(I_{1} - I_{z}) \end{cases}$$
(3-11)

$$0 = (i\omega L + \frac{1}{i\omega C} + R)I_{k} + i\omega M(I_{k+1} + I_{k-1}) \qquad (3-12)$$

また

$$\begin{cases} 0 = (i\omega L + R)I_{N} + \frac{1}{i\omega C}(I_{N} - I_{A}) + i\omega MI_{N-1} \\ -I_{A}A = \frac{1}{i\omega C}(I_{N} - I_{A}) \end{cases} \qquad (3-13)$$

ここでt = i\omega L + 1/i\omega C + R とおくと、 漸化式(3-12)から特性方程式

$$I_{k+1} - \alpha I_{k} = \beta(I_{k} - \alpha I_{k-1}) = \dots = \beta^{k-1}(I_{2} - \alpha I_{1}) \\ I_{k+1} - \beta I_{k} = \alpha(I_{k} - \beta I_{k-1}) = \dots = \alpha^{k-1}(I_{2} - \beta I_{1}) \end{cases} \qquad (3-14)$$

が得られる。ただし、 α 、 β は二次方程式*i* $\omega MX^2 + tX + i\omega M = 0$ の解である。また式 (3-13)より I_{N-1} は I_Nを使って表すことができるので

$$I_{1} = \frac{\beta^{2-N} - \alpha^{2-N}}{\beta - \alpha} I_{N} - \frac{\alpha\beta(\beta^{1-N} - \alpha^{1-N})}{\beta - \alpha} I_{N-1} \equiv B_{1}I_{N},$$

$$I_{2} = \frac{\beta^{3-N} - \alpha^{3-N}}{\beta - \alpha} I_{N} - \frac{\alpha\beta(\beta^{2-N} - \alpha^{2-N})}{\beta - \alpha} I_{N-1} \equiv B_{2}I_{N}$$
(3-15)

となり、 I_N を用いて I_1 と I_2 が表すことができる。ここで B_1 と B_2 は

$$B_{1} = \frac{\beta^{2-N} - \alpha^{2-N}}{\beta - \alpha} + \frac{\alpha\beta(\beta^{1-N} - \alpha^{1-N})}{\beta - \alpha} \frac{i\omega L + R - \frac{A}{1 - i\omega CA}}{i\omega M},$$

$$B_{2} = \frac{\beta^{3-N} - \alpha^{3-N}}{\beta - \alpha} + \frac{\alpha\beta(\beta^{2-N} - \alpha^{2-N})}{\beta - \alpha} \frac{i\omega L + R - \frac{A}{1 - i\omega CA}}{i\omega M}$$
(3-16)

である。また式(3-14)と式(3-15)より

$$I_N = \frac{1}{i\omega C \left(tB_1 + i\omega MB_2 \right)} I_z \equiv B_z I_z \qquad (3-17)$$

が得られる。従って各アンテナ素子に流れる電流値が給電部の電流 L を用いて表 すことができた。結果、式(3-11)から給電部のインピーダンスZが

$$Z = \frac{1}{i\omega C} \left\{ 1 - \frac{1}{i\omega C} \left(t + i\omega M \frac{B_2}{B_1} \right) \right\}$$
(3-18)

と求まる。L=9x10⁻⁸H、M=L/10、L₀=L/3、M₀=L/2、C=50pF、R=0.5 Ω の場合における給電部でのインピーダンスの周波数特性を図 3-7 に示す。図 3-3 や図 3-6 と特性が異なり、 $Z_r \ge Z_i$ の曲線が鋸歯状となっている。アンテナ素子の数が有限となったため、終端アンテナからの反射波が存在して定在波が立っていると解釈できる。アンテナ素子の数が有限の場合、この定在波を小さくすることが重要となる。



図 3-7 給電部におけるインピーダンスの周波数特性 図 3-3 や図 3-6 と異なり、インピーダンス特性が鋸歯状となった。これはア ンテナに定在波が存在したためと解釈できる。

3-2-2 T字型アンテナの原理(LHD モデル)

L 字型アンテナはアンテナストラップの片端を導体支柱で支えるモデルであっ たが、LHD の実機アンテナはアンテナストラップの中央部を導体支柱で支持する T字型のモデルを採用した。中央部に支柱を置くことによりアンテナ素子の面積を 2倍にすることができ、それにかかる電圧を小さくしてアーキングの発生を防ぐ ことができる。しかしながら LHD 型のモデルでは1つのアンテナ素子に対して2 つの共鳴モードが存在する。共鳴回路に支柱に電流が流れないモードをイーブン モード、支柱に電流が流れるモードをオッドモードと呼ぶ。イーブンモードのみ を選択的に励起させることによって、それぞれのアンテナ素子の中心部で高周波 電流を最大にすることができ、アンテナで励起した高周波電力をプラズマの中心 部に入射させることができる。一方、オッドモードは後述するように(図 3-13) 各アンテナ素子の中心部で電流にギャップがあり、アンテナ素子方向に波数を持 つため電流駆動するためには好ましくないモードである。また2つの共鳴モード が混在すると電圧破壊の原因となるため、T字型のコムラインアンテナではイーブ ンモードのみを選択的に励起することが必要となる。



図 3-8 T字型アンテナ(LHD モデル)の概念図 T 字型のストラップがトロイダル方向(z 方向)にN本並んでいるとした。 ストラップの幅はΔw、アンテナストラップに沿う方向をy、プラズマの中心 方向をxとした。Faraday シールドの図は省略した。



図 3-9 T字型アンテナ(LHDモデル)の等価回路 Z は給電部に対するアンテナ側のインピーダンス、 I_z は給電部に流れる電流、 Z_A はN番目のアンテナ素子の終端部のインピーダンス、 I_A は Z_A に流れる電 流、 I_{ek} 、 I_{ok} はそれぞれ各アンテナ素子に流れるイーブンモードの電流とオッ ドモードの電流、 L_1 および L_a はタップ位置を示す。

T字型アンテナの原理を説明する。T字型アンテナ(LHD モデル)の概念図を 図 3-8 に、T字型アンテナの等価回路を図 3-9 にそれぞれ示す。k番目のアンテナ 素子におけるイーブンモードの電流値を l_{e,k}、オッドモードの電流値を l_{o,k}、支柱の インダクタンスを L_s、ストラップにおける中心と給電点との間のインダクタンス を L₁、同じく給電点とストラップの端までのインダクタンスを L₂、イーブンモー ドとイーブンモードの相互インダクタンス M_{ee} を、オッドモードとオッドモード の相互インダクタンスを M_{oo} とする。ここで、対照的な構造からイーブンモード とオッドモードとの相互結合は小さいとみなしここでは考慮しない。

1番目のアンテナ素子において、図 3-9 の等価回路における支柱(L_s)に対して、 左側と右側の回路で Kirchhoffの法則を用いてそれぞれ式を立てると

$$0 = \left(R + i\omega L + \frac{1}{i\omega C}\right) (I_{e,1} + I_{o,1}) + 2i\omega L_S I_{o,1} + (i\omega L_1 + i\omega L_S) I_z + i\omega M_{ee} I_{e,2} + i\omega M_{oo} I_{o,2}, \quad (3-19)$$

$$0 = \left(R + i\omega L + \frac{1}{i\omega C}\right) (I_{e,1} - I_{o,1}) - 2i\omega L_S I_{o,1} - i\omega L_S I_z + i\omega M_{ee} I_{e,2} - i\omega M_{oo} I_{o,2}$$
(3-20)

が得られる。さらに給電部分において Kirchhoff の法則を適用すると

$$ZI_{z} = -\left(R + i\omega L_{2} + \frac{1}{i\omega C}\right)(I_{e,1} + I_{o,1}) \quad (3-21)$$
が得られる。式(3-19)と式(3-20)をそれぞれ加算、減算すると
$$0 = 2\left\{R + i\omega L + \frac{1}{i\omega C}\right\}I_{e,1} + i\omega L_{1}I_{z} + 2i\omega M_{ee}I_{e,2}, \quad (3-22)$$

$$0 = 2\left\{R + i\omega(L + 2L_{c}) + \frac{1}{i\omega C}\right\}I_{o,1} + i\omega(L + 2L_{s})I_{z} + i\omega M_{oo}I_{o,2} \quad (3-23)$$
が得られ、それぞれ オッドモード トイーブンモードの特性を示す式に合解

が得られ、それぞれオッドモードとイーブンモードの特性を示す式に分離するこ とができた。

各アンテナ素子の共鳴角振動数を求めるため、アンテナ素子が1本のみの場合 を考える。式(3-22)と式(3-23)において Mee および Moo を0 とおいて

$$0 = (R + i\omega L + \frac{1}{i\omega C})I_e, \quad 0 = \left\{R + i\omega (L + 2L_s) + \frac{1}{i\omega C}\right\}I_o$$

の2式が得られる。さらに R=0 とおくと、アンテナ素子が1本におけるイーブン モードとオッドモードの共鳴振動数ωe、ω。がそれぞれ

$$\begin{cases} \omega_e = 1/\sqrt{CL}, \\ \omega_o = 1/\sqrt{C(L+2L_s)} \end{cases}$$
(3-24)

と求まる。これは 1 つのアンテナ素子が 2 つの異なる共鳴周波数を持つことを示している。L=9.97x10⁻⁸H、L₁=0.38H、L₈=1.45x10⁻⁸H、C=60x10⁻¹²F、R=1.0Ω として、この時の給電部におけるインピーダンスの周波数特性を図 3-10 に示す。



図 3-10 アンテナ素子1本の場合のインピーダンス特性 イーブンモードとオッドモードの2つのモードが共鳴していることが確認で きる。

イーブンモードの共鳴周波数は f_e =72.78MHz、オッドモードの共鳴周波数は f_o =62.32MHz となる。インピーダンスの実数部の2つのピークが2つの共鳴モード の存在を示している。

次にアンテナ素子1本の場合を考える。式(3-22)と式(3-23)において I_{e2} と I_{o2} を 省略し I_z を消去すると、アンテナ素子1本目におけるイーブンモードとオッドモードの電流比 I_{e1}/I_{o1} が求められる。

$$\frac{I_{e.1}}{I_{o.1}} = \frac{R + i\omega(L + 2L_s) + \frac{1}{i\omega C}}{R + i\omega L + \frac{1}{i\omega C}} \times \frac{L_1}{L_1 + 2L_s}$$
(3-25)

式(3-25)の右辺は周波数に依存する項と給電位置に依存する項の積となっている。 I_{el}/I_{ol} の周波数依存性と、支柱と給電位置との間のインダクダンス L_l 依存性のグラフをそれぞれ図 3-11(a)と(b)に示す。給電位置を y=-l/6(l はアンテナストラップの長さ)に固定した場合、 I_{el}/I_{ol} の絶対値は図 3-11(a)に示したようにイーブンモードの角周波数共鳴点で著しく大きくなる。一方、周波数を f=75MHz に固定した場合、 I_{el}/I_{ol} は給電位置に依存する。 L_l が小さくなればなるほど、すなわち給電部が支柱に近くなればなるほど、イーブンモードが弱くなり、 $L_l=0$ ではイーブンモードはゼロとなる。ただしアンテナ素子が2本以上ある場合は、イーブンモードとオッドモードの割合は一意的に決まらず、すべてのアンテナ素子を総合的に考慮する必要があるので、後で述べる2つの評価変数 σ (direc)と σ (purity)を用いて総合的に評価することが必要となる。



図 3-11 イーブンモードの電流とオッドモードの電流の割合 アンテナ素子が 1 本の場合の(a)給電位置が固定の場合における周波数依存 性、(b)周波数が固定の場合における周波数依存性

次にアンテナ素子が2本の場合、式(3-22),式(3-23)より共鳴点はイーブンモードとオッドモードでそれぞれ2つずつ存在する。

$$\begin{cases} \omega_{e2} = 1 / \sqrt{C(L \pm M_{ee})} \\ \omega_{o2} = 1 / \sqrt{C(L + 2L_S \pm M_{oo})} \end{cases}$$
(3-26)

この式から分かるように、アンテナ素子2本の時はアンテナ素子間の相互結合に よって共鳴振動数が2つに分離される。すなわち結合係数 M_{ee} および M_{oo} が大きけ れば式(3-26)右辺の分母の±の項が大きくなり、共鳴周波数が1本の時から大きく 分離される。アンテナ素子が2本の場合における給電部のインピーダンスの周波 数特性を図 3-12 に示す。パラメータの値は模型実験から概算した値を採用し、 L=9.97x10⁻⁸H、L₁=0.38H、L_S=1.45x10⁻⁸H、 M_{ee} =1.67x10⁻⁸H、 M_{oo} =1.04x10⁻⁸H、 C=60x10⁻¹²F、R=1.0Ωとし、このときイーブンモードの共鳴周波数は f_{e1} =81.86MHz, 66.18MHz、オッドモードの共鳴周波数は f_{o2} =65.53MHz, 59.54MHz である。66MHz 付近でイーブンモードとオッドモードが混在しているため、図 3-12 では合計3箇 所で共鳴のピークが確認できる。



図 3-12 アンテナ素子 2本の場合の給電部におけるインピーダンス特性 共鳴点はイーブンモードとオッドモードそれぞれ 2 点ずつとなる。イーブン モードの共鳴周波数は 81.86MHz と 66.18MHz、オッドモードの共鳴周波数は 65.53MHz と 59.54MHz である。66MHz 付近は 2 つのモードが混在している ことになる。計算に用いたパラメータは L=9.97x10⁻⁸ H、L₁=0.38 H、L₈=1.45x10⁻⁸ H、M_{ee}=1.67x10⁻⁸ H、M₀₀=1.04x10⁻⁸ H、C=60x10⁻¹² F、R=1.0Ω。

以下同様に、アンテナ素子が3本の場合、イーブンモードとオッドモードの各共 鳴角振動数が3点ずつ現れ、

$$\begin{cases} \omega_{e3} = 1/\sqrt{CL}, 1/\sqrt{C(L \pm \sqrt{2}M_{ee})} \\ \omega_{o3} = 1/\sqrt{C(L + 2L_s)}, 1/\sqrt{C(L + 2L_s \pm \frac{\sqrt{6}}{2}M_{oo})} \end{cases}$$
(3-27)

と表すことができる。アンテナ素子の数が増えるたびにイーブンモードとオッド モードの共鳴周波数帯に幅ができる。このことはイーブンモードの共鳴周波数に おいてオッドモードの共鳴が混在する可能性があることを意味する。電流駆動お よび電子加熱のためにイーブンモードのみを選択的に強く励起しなければならな い。

ここで2つのモードの電流がどれだけの割合で混在しているかを考える。アン テナ素子が1本の場合、イーブンモードの電流とオッドモードの電流は一般的に 式(3-28)で与えられる。ただしアンテナストラップの長さを2*l*、イーブンモードの 電流の振幅を l_{eo}、オッドモードの振幅を l_{oo}、イーブンモードの電流を l_e、オッド モードの電流をと l_o、アンテナストラップ上の位置をyとする(図 3-8の座標参照)。

$$\begin{cases} I_e(x) = I_{e0} \cos\left(\frac{\pi y}{2l}\right) \cos(\omega t), \\ I_o(x) = I_{o0} sign(y) \cos\left(\frac{\pi y}{2l}\right) \cos(\omega t - \delta) \end{cases}$$
(3-28)

それぞれのモードの電流分布を図 3-13 に示す。



図 3-13、イーブンモードとオッドモードの電流分布 (a)イーブンモードの電流分布、(b)オッドモードの電流分布。イーブンモード の電流はアンテナ素子の中心で最大振幅を持つが、オッドモードの電流はア ンテナ素子の中心で振幅の符号が反転する。

最後に、アンテナ素子が N本の場合を考える。以後 $\tilde{L} = i\omega L$ 、 $\tilde{C} = i\omega C$ 、 $\tilde{M}_{ee} = i\omega M_{ee}$ 、

$$\begin{split} \tilde{M}_{oo} &= i\omega M_{oo} \ t_e = R + \tilde{L} + \frac{1}{\tilde{C}}, \ t_o = R + \tilde{L} + 2\tilde{L}_s + 1/\tilde{C}, \ t_2 = R + \tilde{L}_2 + 1/\tilde{C} \& \overline{L}_s = 1/\tilde{C} \& \overline{L}_s \\ \vec{L}(3-22), \ \vec{L}(3-23), \ \vec{L}(3-21) \& \overline{L} &= 1/\tilde{L} &= 1/\tilde{L} \\ \vec{L} &= 1/\tilde{L} &= 1/\tilde{L} &= 1/\tilde{L} &= 1/\tilde{L} \\ \vec{L} &= 1/\tilde{L} &= 1/\tilde{L} &= 1/\tilde{L} &= 1/\tilde{L} \\ \vec{L} &= 1/\tilde{L}$$

$$\begin{cases} 0 = 2I_{e}I_{e1} + L_{1}I_{z} + 2M_{ee}I_{e.2}, \\ 0 = 2I_{o}I_{o1} + (\tilde{L}_{1} + 2\tilde{L}_{S})I_{z} + 2\tilde{M}_{oo}I_{o2} \end{cases}$$
(3-29)

 $ZI_{Z} = -t_{2} \left(I_{e1} + I_{o1} \right) \qquad (3-30)$

と書き表される。同様に2番目、k番目(3≤k≤N-2)、(N-1)番目、N番目のアン テナ素子に注目して、Kirchhoffの関係式を用いるとオッドモードとイーブンモー ドそれぞれについて方程式が立てられる。式(3-31)から式(3-34)にそれぞれ示す。

$$2 \ \mathfrak{H} \ \exists \ : \begin{cases} 0 = 2t_e I_{e2} + 2\tilde{M}_{ee} \left(I_{e1} + I_{e3} \right) + \tilde{M}_z I_z, \\ 0 = 2t_o I_{o2} + 2\tilde{M}_{oo} \left(I_{o1} + I_{o3} \right) + \tilde{M}_z I_z \end{cases}$$
(3-31)

$$k \boxplus \exists : \begin{cases} 0 = 2t_e I_{e,k} + 2\tilde{M}_{ee} \left(I_{e,k-1} + I_{e,k+1} \right) \\ 0 = 2t_o I_{o,k} + 2\tilde{M}_{oo} \left(I_{o,k-1} + I_{o,k+1} \right) \end{cases}$$
(3-32)

$$(N-1) \stackrel{\text{(N-1)}}{=} \exists : \begin{cases} 0 = 2t_e I_{e,N-1} + 2\tilde{M}_{ee} \left(I_{e,N-2} + I_{e,N} \right) - \tilde{M}_A I_A \\ 0 = 2t_o I_{o,N-1} + 2\tilde{M}_{oo} \left(I_{o,N-2} + I_{o,N} \right) + \tilde{M}_A I_A \end{cases}$$
(3-33)

$$N \cong \exists : \begin{cases} 0 = 2t_e I_{e.N} + 2\tilde{M}_{ee} I_{e.N-1} - \tilde{L}_a I_A \\ 0 = 2t_o I_{o.N} + 2\tilde{M}_{oo} I_{o.N-1} + (\tilde{L}_a + 2\tilde{L}_c) I_A \end{cases}$$
(3-34)

さらに N 番目から高周波電力ダミー負荷への接続部において $Z_A I_A = -t_b (I_{e,N} - I_{o,N})$ (3-35)

の関係が成り立つ。ただし $t_b = R + \tilde{L}_b + 1/\tilde{C}$ である。式(3-34)より、 $I_{e,N-1} \ge I_{0,N-1}$ は $I_{e,N}$ と $I_{0,N}$ とで表すことができ、式(3-33)より $I_{e,N-2} \ge I_{0,N-2}$ は $I_{e,N} \ge I_{0,N}$ とで表すことが できる。結局、各アンテナ素子に流れる電流($I_{e,k} \cdot I_{0,k}$)が給電部の電流値 I_Z を用 いて表すことができ、給電部のインピーダンスZも求めることができる。

式(3-35)を式(3-34)に代入して

$$\begin{pmatrix} I_{e,N-1} \\ I_{o,N-1} \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} U_{11}^{(N-1)} & U_{12}^{(N-1)} \\ U_{21}^{(N-1)} & U_{22}^{(N-1)} \end{pmatrix} \begin{pmatrix} I_{e,N} \\ I_{o,N} \end{pmatrix}$$
(3-36)

ただし

式(3-35)と式(3-36)とを式(3-33)に代入して

$$\begin{pmatrix} I_{e,N-2} \\ I_{o,N-2} \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} U_{11}^{(N-2)} & U_{12}^{(N-2)} \\ U_{21}^{(N-2)} & U_{22}^{(N-2)} \end{pmatrix} \begin{pmatrix} I_{e,N} \\ I_{o,N} \end{pmatrix}$$
(3-37)

ただし

$$U_{11}^{(N-2)} = -\left(2t_e U_{11}^{(N-1)} + 2\tilde{M}_{ee} + \frac{\tilde{M}_A t_b}{Z_A}\right) / 2\tilde{M}_{ee} , \quad U_{12}^{(N-2)} = -\left(2t_e U_{12}^{(N-1)} - \frac{\tilde{M}_A t_b}{Z_A}\right) / 2\tilde{M}_{ee} ,$$

$$U_{21}^{(N-1)} = -\left(2t_o U_{21}^{(N-1)} - \frac{\tilde{M}_A t_b}{Z_A}\right) / 2\tilde{M}_{oo} , \quad U_{22}^{(N-2)} = -\left(2t_o U_{22}^{(N-1)} + 2\tilde{M}_{oo} + \frac{\tilde{M}_A t_b}{Z_A}\right) / 2\tilde{M}_{oo}$$

である。さて I_{ek} と I_{ok} を I_{eN} と I_{oN} とで表すためにはまず式(3-32)の漸化式を解かなければならない。式(3-32)から

$$\begin{cases} \tilde{M}_{ee}I_{e.k-1} + t_eI_{e.k} + \tilde{M}_{ee}I_{e.k+1} = 0\\ \tilde{M}_{oo}I_{o.k-1} + t_oI_{o.k} + \tilde{M}_{oo}I_{o.k+1} = 0 \end{cases}$$
(3-38)

が得られる。特性方程式を立てると、イーブンモードについて

$$\begin{cases}
I_{e,k-1} - \alpha_{e}I_{e,k} = \beta_{e} \left(I_{e,k} - \alpha_{e}I_{e,k+1} \right) = \dots = \beta_{e}^{m} \left(I_{e,k+m-1} - \alpha_{e}I_{e,k+m} \right) \\
I_{e,k-1} - \beta_{e}I_{e,k} = \alpha_{e} \left(I_{e,k} - \beta_{e}I_{e,k+1} \right) = \dots = \alpha_{e}^{m} \left(I_{e,k+m-1} - \beta_{e}I_{e,k+m} \right) \\
\geq ta \delta_{o} \ ta tu = \frac{-t_{e} + \sqrt{t_{e}^{2} - 4M_{ee}^{2}}}{2M_{ee}}, \quad \beta_{e} = \frac{-t_{e} - \sqrt{t_{e}^{2} - 4M_{ee}^{2}}}{2M_{ee}} \ ta \delta_{o}$$

今アンテナ素子が N本の場合を考えているので、式(3-37)で k=3、k+m=N-1(すなわち m=N-4)とし、

$$\begin{cases} I_{e,2} - \alpha_e I_{e,3} = \beta_e^{N-4} \left(I_{e,N-2} - \alpha_e I_{e,N-1} \right) \\ I_{e,2} - \beta_e I_{e,3} = \alpha_e^{N-4} \left(I_{e,N-2} - \beta_e I_{e,N-1} \right) \\ \hbar^{3} \not \oplus 5 \hbar \mathcal{Z}_{\circ} \quad \cup \not \subset \hbar^{3} \supset \mathcal{C} \end{cases}$$

$$I_{e,2} = \left(F_{e,1} U_{11}^{(N-2)} - F_{e,2} U_{11}^{(N-1)} \right) I_{e,N} + \left(F_{e,1} U_{12}^{(N-2)} - F_{e,2} U_{12}^{(N-1)} \right) I_{o,N} \qquad (3-40)$$

ただし
$$F_{e1} = \frac{\beta_e^{N-3} - \alpha_e^{N-3}}{\beta_e - \alpha_e}, \quad F_{e2} = \frac{\alpha_e \beta_e^{N-3} - \alpha_e^{N-3} \beta_e}{\beta_e - \alpha_e}$$
である。
オッドモードについても同様の手法を用いて
 $I_{a2} = \left(F_{ol}U_{21}^{(N-2)} - F_{o2}U_{21}^{(N-1)}\right)I_{eN} + \left(F_{ol}U_{22}^{(N-2)} - F_{o2}U_{22}^{(N-1)}\right)I_{oN}$ (3-41)
た だ し $\alpha_o = \frac{-t_o + \sqrt{t_o^2 - 4M_{oo}^2}}{2M_{oo}}, \quad \beta_o = \frac{-t_o - \sqrt{t_o^2 - 4M_{oo}^2}}{2M_{oo}}, \quad F_{o1} = \frac{\beta_o^{N-3} - \alpha_o^{N-3}}{\beta_o - \alpha_o}, \quad F_{a2} = \frac{\alpha_o \beta_o^{N-3} - \alpha_o^{N-3} \beta_o}{\beta_o - \alpha_o}$ (5.2)
 $F_{a2} = \frac{\alpha_o \beta_o^{N-3} - \alpha_o^{N-3} \beta_o}{\beta_o - \alpha_o}$ である。今の議論と式(3-36)と式(3-37)とをまとめると、2番目のアンテナ素子に関して
 $\left(\frac{I_{e2}}{I_{o2}}\right) = \left(\frac{U_{11}^{(2)} U_{12}^{(2)}}{U_{21}^{(2)} U_{22}^{(2)}}\right) \left(\frac{I_{eN}}{I_{oN}}\right)$ (3-42)
と表すことができる。ただし $U_{11}^{(2)} = F_{e1}U_{11}^{(N-2)} - F_{e2}U_{11}^{(N-1)}, \quad U_{12}^{(2)} = F_{e1}U_{12}^{(N-1)} - F_{e2}U_{12}^{(N-1)}, \quad U_{12}^{(2)} = F_{e1}U_{12}^{(N-2)} - F_{e2}U_{12}^{(N-1)}, \quad U_{12}^{(2)} = F_{e1}U_{12}^{(N-1)} - F_{e2}U_{11}^{(N-1)}, \quad U_{12}^{(2)} = F_{e1}U_{12}^{(N-2)} - F_{e2}U_{12}^{(N-1)}, \quad U_{12}^{(2)} = F_{e1}U_{12}^{(N-1)} - F_{e2}U_{12}^{(N-1)}, \quad U_{12}^{(N-1)} = F_{e1}U_{12}^{(N-1)} - F_{e2}U_{12}^{(N-1)}, \quad U_{12}^{(N-1)} = F_{e1}U_{12}^{(N-1)} - F_{e2}U_{12}^{(N-1)} + F_{e$

$$\begin{pmatrix} I_{e,3} \\ I_{o,3} \end{pmatrix} = \begin{pmatrix} U_{11}^{(3)} & U_{12}^{(3)} \\ U_{21}^{(3)} & U_{22}^{(3)} \end{pmatrix} \begin{pmatrix} I_{e,N} \\ I_{o,N} \end{pmatrix}$$
(3-43)

の関係が成り立つ。ただし $U_{11}^{(3)} = H_{e1}U_{11}^{(N-2)} - H_{e2}U_{11}^{(N-1)}, U_{12}^{(3)} = H_{e1}U_{12}^{(N-2)} - H_{e2}U_{12}^{(N-1)},$ $U_{21}^{(3)} = H_{o1}U_{21}^{(N-2)} - H_{o2}U_{21}^{(N-1)}, U_{22}^{(3)} = H_{o1}U_{22}^{(N-2)} - H_{o2}U_{22}^{(N-1)}$ である。式(3-41)と式(3-42) を式(3-29)と式(3-30)に代入してまとめると、入り口と出口の2種類の電流は、入

り口の給電電流 Izを用いて、式(3-44)のような 4×4 行列で表すことができる。

$(I_{e,1})$		$\left(2t_{e}\right)$	0	$2 ilde{M}_{ee}U^{(2)}_{11}$	$2\tilde{M}_{ee}U_{12}^{(2)}$	$\begin{pmatrix} -L_1 I_z \end{pmatrix}$	
I _{0.1}	_	0	$2t_o$	$2 ilde{M}_{_{oo}}U^{(2)}_{_{21}}$	$2 ilde{M}_{_{oo}}U^{(2)}_{_{22}}$	$\left -\left(\tilde{L}_{1}+2\tilde{L}_{C}\right)I_{Z}\right $	(2, 14)
I _{e.N}	_	$2 ilde{M}_{ee}$	0	$2t_e U_{11}^{(2)} + 2\tilde{M}_{ee} U_{11}^{(3)}$	$2t_e U_{12}^{(2)} + 2\tilde{M}_{ee} U_{12}^{(3)}$	$-\tilde{M}_{z}I_{z}$	(3-44)
$\left(I_{o.N}\right)$		0	$2 ilde{M}_{_{oo}}$	$2t_o U_{21}^{(2)} + 2\tilde{M}_{oo} U_{21}^{(3)}$	$2t_o U_{22}^{(2)} + 2\tilde{M}_{oo} U_{22}^{(3)}$	$\begin{pmatrix} -\tilde{M}_z I_z \end{pmatrix}$	

したがって、各素子に流れる電流 I_aが I_zで与えられた。アンテナ素子10本における、各素子に流れるイーブンモードの電流 I_eとオッドモードの電流 I_oを図 3-14 に示す。式(3-25)(この式はアンテナ素子1本の場合)で触れたように、周波数によって各アンテナ素子におけるイーブンモードの電流とオッドモードの電流との

割合が変わるので、パスバンド内で周波数を適切に選択することによりイーブン モードとオッドモードを分離することができる。



図 3-14、入力電流 I_Z=1 時の各アンテナ素子におけるイーブンモードとオッド モードの電流の振幅の絶対値。(a)f=76MHz の場合はイーブンモードの電流が 大きく、オッドモードと分離できている。(b)f=75MHz の場合はイーブンモー ドとオッドモードの電流の大きさがほぼ同じであり、2 つのモードが混在し ていることが分かる。

各電流が分かると入力部のインピーダンスZが式(3-30)から求められる。後述する模型アンテナの実験からパラメータの値を概算して、L=9x10-8 H、L1=L2=La=

 $L_b = 4.5 \times 10^{-8} \text{ H}, M_Z = M_A = 3 \times 10^{-9} \text{ H}, L_c = M_{ee} = M_{oo} = 9 \times 10^{-9} \text{ H}, C = 50 \times 10^{-12} \text{ F},$

 $R=0.5\Omega$ 、 $Z_A=50\Omega$ とすると、給電部のインピーダンス Z が特性を数値的にしらべることができる。Z の周波数特性を図 3-15 に示す。

図 3-15 において 65~80MHz に 15MHz 程のパスバンド幅が確認できた。パスバンドは式(3-38)の判別式の実数部から計算でき、イーブンモードとオッドモードに関してそれぞれ

 $t_{e}^{2}-4\tilde{M}_{ee}^{2}>0, t_{o}^{2}-4\tilde{M}_{oo}^{2}>0$ すなわち

$$\frac{1/\sqrt{(L+2M_{ee})C} < \omega < 1/\sqrt{(L-2M_{ee})C}}{1/\sqrt{(L+2L_{s}+2M_{oo})C} < \omega < 1/\sqrt{(L+2L_{s}-2M_{oo})C}}$$
(3-45)
で与えられる。



図 3-15 アンテナ素子 10 本の場合における給電部の(a)インピーダンス特性 と(b)電圧反射率。

定在波の存在のために高周波特性が鋸歯状となっている。65-85MHzのパス バンド領域では電圧反射率が40%以下であり、進行波の励起が期待できる。

またこのときコムラインアンテナから放出される電力を概算することができる。 式(3-39)から、($I_{e,k+1} - \alpha_e I_{e,k}$)と $\left(I_{e,k+1} - \frac{1}{\alpha_e} I_{e,k}\right)$ はそれぞれ一方向(図 3-9 の等価回路の 右方向)と逆の方向(左方向)に伝搬するイーブンモードの波を示している。同 様に ($I_{o,k+1} - \alpha_o I_{o,k}$)と $\left(I_{o,k+1} - \frac{1}{\alpha_o} I_{o,k}\right)$ はそれぞれ右方向と左方向に伝搬しているオッ ドモードの波、すなわち進行波と反射波を示している。コムラインアンテナをプ ラズマ実験で使用する際に重要なことはイーブンモードの波のみを一方向に励起 させることである。前述したようにイーブンモードとオッドモードの間の相互結 合を無視して、 $I_{ek+1} - \frac{1}{\alpha_e} I_{ek} = I_{ek} - \frac{1}{\alpha_e} I_{ek-1} = \dots = 0$ とおいて右方向だけに伝搬するイ ーブンモードの進行波を考慮すると、式(3-39)はより簡単な漸化式 $I_{ek+1} = \frac{1}{\alpha_e} I_{ek}$ にな る。第1節で考察したアンテナ素子が無限にある場合の理論から、プラズマに放 出する電力 P_{rad} 、給電部からアンテナに給電される電力 P_{in} 、アンテナの終端に透 過する電力 $P_{transmit}$ がそれぞれ

$$P_{rad} = \left(\frac{1 - (\alpha_e^2)^{10}}{1 - \alpha_e^2}\right) \frac{1}{2} R I_1^2 \qquad (3-46)$$

$$P_{in} = \left(\frac{1}{1 - \alpha_e^2}\right) \frac{1}{2} R I_1^2 \qquad (3-47)$$

$$P_{transmit} = \left(\frac{(\alpha_e^2)^{10}}{1 - \alpha_e^2}\right) \frac{1}{2} R I_1^2 \qquad (3-48)$$

と導出される。ここで I_1 は 1 本目のアンテナ素子に流れる電流である。このよう にして電力の P_{transmit} と P_{in} の比率である透過係数 α^2 は $\alpha^2 \equiv P_{\text{transmit}}/P_{\text{in}} = (\alpha_e^2)^{10}$ (3-49) として表すことができる。

3-3 模型アンテナ試験

本実験では電流駆動用進行波アンテナの高周波特性のモデル計算を行うと共に、 LHD 用実機アンテナの詳細を設計するに先立って同一サイズの銅製模型アンテナ のモックアップを製作し、最適性能を引きだすためにその高周波特性を調べた。

実機アンテナは、真空容器およびプラズマの大きさを考慮してできる限り大き くなるように設計された。その結果 LHD 用電流駆動用進行波アンテナは、各アン テナストラップの長さ 1129mm、幅 60mm、アンテナ素子 10 本をトロイダル方向 に並べたシステムとして決定した。そのうち両端の2本は高周波電力の入り口と 出口であり、残りの8本は同一形状をしている(図 3-16(a))。

1.10 10. (a) (b) -(b 4 - th th 40

図 3-16 模型アンテナの写真 (a)アンテナ本体、(b)高周波磁気プローブ 模型アンテナは実機アンテナと異なりヘリカル形状でなく直線の形状となっ ている。高周波磁気プローブはセミリジッドケーブルで作成し、プローブの 直径は約 2cm である。

各アンテナ素子はアンテナストラップ、バックプレート、27個の Faraday シール ドで構成されている。アンテナストラップはT字型をしており、中心部分におい て支柱で支えられている。実機アンテナはヘリカルプラズマの形状に沿ってねじ れた形状になっているが、模型アンテナは平坦な直線形状である。高周波電流の 測定は三次元計測の可能な可動高周波磁気プローブを用いた(図 3-16(b))。

模型アンテナはその構造から高周波の給電方法(直接結合もしくは電磁誘導接続)、給電点の位置(9箇所)、終端のダミー負荷への接続点の位置(9箇所)、アンテナ素子間の距離(アンテナ素子が10本の場合20-60mm)、Faradayシールドの個数(0-27個)、アンテナ素子の本数(1-10本)が変えられる。

3-3-2 模型アンテナの基本性質

まず直径約 2cm の磁気ループプローブを用いてアンテナを給電し、アンテナ素 子が1本、2本、3本の場合の測定を行った。測定に用いるプローブも図16に示 した通り直径 2cm の磁気ループプローブである。測定結果からアンテナ素子が1 本の場合、図 3-17(a)に示すように、72.77MHz と 62.34MHz の 2 つの共鳴周波数を 得た。この2つの周波数のモードがイーブンモードあるいはオッドモードのどち らであるか調べるために、それぞれの周波数においてアンテナ素子に沿って電流 とその位相分布を測定した。図 3-18(a)にその結果を示す。図の横軸は測定位置(ア ンテナストラップの半分の長さで規格化した位置)、縦軸は高周波電流および入射 電力と電流の位相差である。電流の大きさに関して、イーブンモードの共鳴周波 数においてはアンテナ素子の中心で最大になり、オッドモードの共鳴周波数にお いてはアンテナ素子の中心で「くぼみ」が観測された。これは純粋なオッドモー ドならばアンテナ素子の中心で位相が 180 度変化するので電流はゼロになるはず であるが、本実験の回路はイーブンモードとオッドモードを完全に分離できず両 モードが混ざっているため、アンテナ素子の中心においても電流はゼロになって いないと解釈できる。しかしながらそれぞれのモードの中心周波数は得られる。 72.77MHz では式(3-28)で示した中心で最大を持つイーブンモードの性質を、 62.34MHz では中心で位相差が変わるオッドモードの性質を示しているので、イー ブンモードの共鳴周波数 fe1=72.77MHz、オッドモードの共鳴周波数 fo1=62.34MHz と確認できた。あらかじめ L=1.55x10⁻⁷ H と見積もられているので(詳細は 3-5節 参照)、この値を用いると式(3-24)から C=30.86pF、支柱のインダクタンス Ls=2.81x10⁻⁸Hと求められた。

次にアンテナ素子が2本の場合の測定を行った。アンテナ素子が1本の場合と 同様な測定を行い、その周波数特性を図 3-17(b)に示した。式(3-26)で予測されたと おり、59.89MHz, 65.84MHz 、66.96MHz、83.69MHz の4つの共鳴周波数が観測さ れ、電流の位相の変化から f_{e2} = (66.96MHz, 83.69MHz)、 f_{o2} =5 (9.89MHz, 65.84MHz) と判断した。ここで式(3-26)から、それぞれのモードに対して、アンテナ素子が2 本の時の2つの共鳴周波数が分かると相互結合の強さがわかる。すなわち式(3-49)のように、2つの共鳴周波数の差から Mee と Moo が求まる。

$$\begin{cases} \Delta f_{even} = \frac{1}{2\pi\sqrt{c(L-M_{ee})}} - \frac{1}{2\pi\sqrt{c(L+M_{ee})}} \approx \frac{1}{2\pi\sqrt{cL}} \frac{M_{ee}}{L} \\ \Delta f_{odd} = \frac{1}{2\pi\sqrt{c(L+2L_{S}-M_{oo})}} - \frac{1}{2\pi\sqrt{c(L+2L_{S}+M_{oo})}} \approx \frac{1}{2\pi\sqrt{c(L+2L_{S})}} \frac{M_{oo}}{L+2L_{S}} \end{cases}$$
(3-50)
$$\pm \vec{x} \neq 0 \quad M_{ee} = 3.56 \times 10^{-8} H, \quad M_{oo} = 2.02 \times 10^{-8} H \geq \vec{x} \approx 5 \approx 10^{-5} c_{o} \end{cases}$$

以上より図 3-9 の等価回路を構成しているコムラインアンテナのパラメータが すべて得られたが、コムラインアンテナのモデル計算値と実測値との整合性を調 べるために、アンテナ素子が3本の場合の測定を行った。図 3-17(c)のように、fa=

(68.29MHz, 77.04MHz, 87.12MHz)、 f_{03} =(58.7MHz, 64.23MHz, 68.29MHz) であった。式(3-27)の理論式に、図 3-17(a)(b)のデータから得られた L、Ls、C、M_{ee}および M_{oo}の値を代入するとイーブンモードの共鳴周波数の理論値は(63.22MHz, 72.77MHz, 88.56MHz)となる。この不一致は実測値がアンテナモデルと少し差異があることを示しているが、たとえば f=72.77MHz に対する 77.04MHz との誤差 Δ f=4.3MHz であり Δ f/f~5.9%と小さいのでアンテナを定性的に調べるには満足のできるモデルとみなせる。




(a) アンテナ素子が 1 本の場合 f_{e1} =72.77MHz、 f_{o1} =62.34MHz。(b)アンテナ素 子が 2 本の場合、 f_{e2} =(66.96MHz, 83.69MHz)、 f_{o2} =(59.89MHz, 65.84MHz)、 (c)3 本の場合、 f_{e3} =(68.29MHz, 77.04MHz, 87.12MHz)、 f_{o3} =(58.7MHz, 64.23MHz, 68.29MHz)。



図 3-18 アンテナ素子1本におけるイーブンモードとオッドモードの電流特 性。(a)高周波電流の振幅、イーブンモードの電流の振幅は中心部分で最大と なり、オッドモードのそれは中心で小さくなる。(b)高周波電流の位相。イー ブンモードは位相が変わらない。一方オッドモードは中心で大きく変化する。

3-3-3 給電位置に関する最適化

コムラインアンテナの大きな特徴の一つに、進行波通過周波数帯(パスバンド) を持つことが挙げられる。この周波数帯内で周波数を変化させることにより波の 位相速度を制御することができる。模型アンテナにおいて、高周波電力の給電位 置とダミー負荷への接続位置(タップ位置)を最適になるように実験的に決定し、 そのときのパスバンドと電力透過率と反射率を確認する。

LHD コムラインアンテナは 10 本のアンテナ素子を並べて相互結合を利用して 波動を伝搬させる仕組みとなっている。そのため両端のアンテナ素子は一方から の相互結合しか受けない。一方、給電は外部にある発振器から同軸管を経由して 行われる。外部同軸管は両端のアンテナ素子にのみ接続されているため、外部同 軸管の接続位置を調整することによって電気的に両側から相互結合を受けている ように模擬することができる。

模型アンテナにおいて、高周波電力の給電位置とダミー負荷への接続位置はそれぞれ9箇所ずつ変えられるように製作されている。終端のダミー負荷を 50Ω、アンテナ素子間の距離をアンテナ長の 1/3 である 32mm(標準値とする)に固定し、10本のアンテナ素子のそれぞれに流れる高周波電流を測定する。給電位置の最適値を決定するために、評価パラメータ CSWR (Current Standing Wave Ratio)を導入し、

$$CSWR = \frac{|I_f| + |I_r|}{|I_f| - |I_r|} = \frac{\max(|I_k|)}{\min(|I_k|)}$$
(3-51)

と定義した。

模型アンテナ実験における最適化の主な目的は 1) オッドモードの振幅を減ら すこと、2) イーブンモードの前進波を励起し、反射波を減らすこと、3) アンテナ 系を 50Ω伝送系に一致させることである。これらの目的達成には給電のタップ位 置と終端のダミーロードへのタップ位置が強く依存している。図 3-8 のアンテナ概 念図や図 3-9 の等価回路から分かるように、タップ位置は L₁/(L₁+L₂) で規格化す ることができる。このようにして、アンテナ系を 50Ω伝送系に一致させるために、 すなわち終端における反射波を減らすために終端のタップ位置依存性を調べた。 評価パラメータ CSWR はアンテナ系が最適化された場合に 1 となるので、明確な 指標となっている。

信号発生器 (SG) から給電部に高周波電力を送り、それぞれのアンテナ素子に 流れる高周波電流を測定した。アンテナの終端部すなわち給電の出口側には 50Ω 抵抗器 (ダミーロード) が取り付けてある。両端のアンテナ素子は9つのタップ 位置があり、アンテナストラップの長さ 2*l* で規格化した長さを使ってそれぞれ中 心から距離 y を示すと (y=0.058*l*, 0.134*l*, 0.210*l*, 0.287*l*, 0.363*l*, 0.440*l*, 0.515*l*, 0.593*l*, 0.669*l*)である。給電を入り口側と出口側を逆にすれば、コムラインアンテナを用い てプラズマ中に駆動する電流を逆向きにできるので、タップ位置は入り口側と出 口側でトロイダル方向に対して対称とする。入り口側のタップ位置を 0.363*l* に固 定し、出口側のタップ位置をスキャンして得られた結果を図 3-19 に示す。横軸が タップ位置、縦軸が評価パラメータ CSWR である。タップ位置 y が 0.36*l* の時、 CSWR が最小値 2.09 であった。したがってこのタップ位置が最適とみなし以後の 測定ではこのタップ位置を採用した。厳密に言えば、タップの最適位置には周波 数依存性があるので、イーブンモードの中心周波数における最適タップ位置とい うことになる。



図 3-19 終端タップ位置の最適化

イーブンモードの中心周波数 72.77MHz の場合、終端のタップ位置 y=0.18/ において、定在波の割合を示す CSWR を最小にすることができた。

3-3-4 アンテナの評価

アンテナ素子10本において同様の方法で高周波電流を計測した。アンテナの 終端には 50Ωを取り付け、まずはパスバンドを調べるために周波数特性を調べた。 最適化されたタップ位置において電力透過率を図 3-20 の(a)に、電力反射率を(b) にそれぞれ示す。模型アンテナのパスバンドは式(3-45)から、

$$\frac{1}{\sqrt{1 + (2M_{ee}/L)}} < (f/f_e) < 1/\sqrt{1 - (2M_{ee}/L)}$$

$$\frac{1}{\sqrt{1 + \{2M_{oo}/(L + 2L_s)\}}} < (f/f_o) < 1/\sqrt{1 - \{2M_{oo}/(L + 2L_s)\}}$$
(3-52)

と与えれ、イーブンモードに関して 56.33MHz から 89.2MHz、オッドモードに関 して 53.49MHz から 71.19MHz と求まる。図 3-20(a)の斜線部はそれぞれのモードの パスバンドを示している。

この理論値は測定された図 3-20(a)から判断できるパスバンド 72-89MHz とほぼ 一致しており、モデルの整合性が確認できる。パスバンドの領域にある周波数は いずれも反射率が小さく、給電の入り口から出口まで高周波電力が透過している ことが確認できた。また明確な特徴として、モデル計算における2つのモードが 混在している領域(56.33MHz から 71.19MHz)においては透過率が激しい周波数 特性を示している。イーブンモードのみの領域は透過率のなだらかな周波数特性 を示している。



図 3-20 最適化されたタップ位置における(a)電力透過率、(b)電力反射率(実線)および透過率と反射率の和(点線)。(a)の斜め線で囲まれた部分は計算によって算出されたイーブンモードのパスバンド(斜線)とオッドモードのパスバンド(横線)。実験結果も理論計算も共に 72-89MHz の周波数領域で2つのモードの分離ができている。



図 3-21 最適化されたタップ位置における中心周波数(72.77MHz)の電流特性。(a)高周波電流の振幅。振幅の変化が小さく、評価パラメータσ(direc)=0.7 であった、(b)位相。約 72 度ずつ一定に変化し、指向性の高い伝搬が確認できた。

このような特徴は前章で得られたモデル計算から予測できたことである。イーブ ンモードのパスバンド領域では構造が複雑にならないのは、終端からの波の反射 が小さく定在波が立たないためである。詳細は次章で述べる。

次に周波数がイーブンモードの中心周波数に注目して 10 本アンテナのそれぞれ に流れる電流の振幅と位相について調べた。図 3-21(a)と(b)にそれぞれ示す。周波 数は 72.77MHz で終端は 50Ω抵抗器が取り付けてある。図 3-21 (b)から高周波電流 の位相が約 72 度ずつほぼ一様に変化していることが分かる。このことはイーブン モードの進行波が主に励起できていることを意味している。モデル計算ではイー ブンモードの中心周波数 72.77Mz において位相が 90 度ずつ変化するため、実験と モデル計算とでは少しの相違が見られることに留意しなければならない。ここで、 この相違の原因として考えられることは、共鳴周波数の測定において単独のアン テナ素子はアンテナ取り付け枠からはずして測定を行っていることにある。その 共鳴周波数はアンテナ素子を置く位置で多少変わる。引用した数値はアンテナ素 子が銅板の上に置いてある状態で測定した。そのため10本並べるための枠に載せ て測定するとより高い共鳴周波数を示すと想定され、実験で測定された位相が90 度と一致しないことも説明ができる。詳細は3-3-1に示す。アンテナ間位相 差はパスバンドの下限で平均4.64度であり、波長が長くないため波の位相速度は 極めて大きく、この場合電流駆動に適している。そして上限では172度と180度 に近く、波長が長いため波の位相速度は小さく、この場合電子加熱に適した条件 となる。この全体的な周波数依存性は理論と一致し、測定において位相が90度ず れる周波数は77.39 MHzであった。また、図3-21(a)に見られるように、ほぼ同じ 大きさの振幅が10本のアンテナ素子にそれぞれ流れていることが分かる。各アン テナ素子に流れる電流の一様性は駆動波の指向性に関連して重要である。そのた め電流駆動効率と密接に関連する波の指向性の評価パラメータとして式(3-50)の 電流の定在波の割合を示す CSWR に続き、

 $\sigma(direc) = \frac{|I_f|^2}{|I_f|^2 + |I_r|^2}$ (3-53)

を導入する。 $\sigma(direc)$ は I_r=0 で 1 となり、I_f=0 で 0 となる。図 3-21(a)から CSWR=1.53 が得られる。このとき $\sigma(direc)$ =0.7 となり、入射した全電力の 70%が進行波として 伝搬されている。

以上により、模型アンテナの実験から少なくとも 72MHz から 89MHz の領域で コムラインアンテナのイーブンモードを強く励起できることが確認できた。

3-3-5 プラズマの模擬試験

最適化された高周波電力入射および出口のタップ位置を選択し、Faraday シールド とアンテナストラップとの間に抵抗 R_pを設置し、アンテナ前面に存在するプラズ マを模擬した。



図 3-22 プラズマを模擬した場合の特性(f=75.01MHz) (a)高周波電流の振幅と(b)位相。抵抗 R_pのために伝搬にしたがって振幅が小 さくなっていることが分かる。反射波が小さいため、位相の変化はほぼ一定 である。

図 3-9 の等価回路において各アンテナ素子の抵抗 R で消費される電力 P₁ は $P_1 = \frac{1}{2} R I^2$ であり、Faraday シールドとアンテナストラップとの間に抵抗 R_Pをがあ

ると、その抵抗で消費される電力 P_2 は $P_2 = \frac{V^2}{2R_p}$ となる。

また $V = \left(\frac{1}{j\omega C} + R\right)I \approx \frac{I}{j\omega C}$ であるので、プラズマを模擬するための抵抗 R_P は $P_1 = P_2$ の関係から $R_p = \frac{1}{\omega^2 C^2 R} \approx 1k\Omega$ と算出できた。プラズマを模擬した時の高周 波電流の変化と位相差を図 3-22 に示す。位相差に関してはプラズマを模擬する前 (図 3-22)とほとんど変わっていないが、高周波電流が指数関数的に小さくなっ ているのが分かる。これは進行波のみ存在している場合における電流の式(3-2)の 理論で定性的に説明できる。

3-4 実機アンテナ試験(導体支柱)

3-4-1 実機アンテナの基本性質

実機アンテナの写真を図 3-23 に示す。(a)は 10 本のアンテナを枠に乗せて正面 から見た図、(b)は 1 つのアンテナ素子を分解し、写真の上からアンテナストラッ プ、Faraday シールド、バックプレーとの順に並べたものである。実機アンテナは LHD のヘリカル形状に沿って捩れている。平板の模型アンテナにおいてイーブン モードの選択的な励起に成功したが、実機アンテナはこの捩れがモードの分離に どのような影響を与えるのかに関心がある。以上を踏まえて模型アンテナでの実 験手続きと同じように実機アンテナの高周波特性試験を実行した。まず模型アン テナにおける測定と同様に、アンテナ素子が 1 本の時の周波数特性を調べた。図 3-24 に横軸周波数、縦軸をアンテナに流れる電流を示す。模型アンテナにおける アンテナ素子 1 本の場合は図 3-17 に示したとおり、イーブンモードの周波数もは っきりとピークが現れていた。実機アンテナ素子の材質 は当初 SUS であり、共鳴のピークの鋭さを表す Q 値を概算すると Qsus=5、 Qcopper=67 であった。アンテナの周波数特性には材質によるQ値が大きく関係して いると思われるため、Q 値を大きくするために実機アンテナの各ストラップの表 面に銅メッキを施した。

また各アンテナ素子の共鳴周波数は測定の場所に依存するので注意した。これ はアンテナのバックプレートがアースとならず、アンテナ素子がひとつのストラ ップとして作用し、その共鳴周波数が確認されたと思われる。この共鳴モードを 本論文ではホールモードと呼ぶ。バックプレートを完全に接続することでこのモ ードは消すことができる。以下の実機アンテナの測定試験では10本のアンテナの バックプレート間を電気的に接続してホールモードが存在しないようにした。



(a)

(b)



図 3-23 実機アンテナの写真

(a)正面全体図、(b)アンテナ素子、上からアンテナストラップ、Faraday シー ルド、バックプレート。模型アンテナと異なり、ヘリカル形状に合わせて捩 れている。

銅メッキを施し、銅板の上にアンテナ素子を置いて、アンテナ素子が1本の時 のアンテナ電流と位相の変化を測定した。高周波電流の測定は模型アンテナと同 様の方法で行った。すなわち、ストラップとバックプレートの間に励起用の磁気 プローブを置き、その時に流れる高周波電流を計測用の磁気プローブで測定を行 った。アンテナ素子が1本の場合と2本の場合の周波数特性を図 3-24(a)(b)にそれ ぞれ示す。イーブンモードの周波数が 65.0MHz に、オッドモードの周波数が 61.0MHz にそれぞれ分離することが確認できた。



図 3-24 アンテナ素子1本における実機アンテナの高周波特性 イーブンモード、オッドモードの中心周波数はそれぞれ 65.1MHz、61.0MHz であった。

それぞれのモードに関してアンテナに沿う電流の大きさと位相をしらべた。図 3-25(a)に高周波電流、(b)に位相をそれぞれ示す。模型アンテナの場合と同様に、 イーブンモードの共鳴周波数(=65.1MHz)における電流の振幅の分布もオッドモー ドの共鳴周波数(=61.0MHz)の電流の分布も、式(3-28)によって与えられたオッドモ ードの分布に似ている。以上より、実機アンテナのパラメータが、L=1.55x10⁻⁷H、 C= 38.78pF、L_s= 0.97x10⁻⁸H、M_{ec}= 3.90x10⁻⁸ H 、M_{oo}= 3.68x10⁻⁸ H と算出できた。



図 3-25 実機のアンテナ素子1本における(a)高周波電流、(b)電流の位相 (a)高周波電流の振幅。イーブンモードの電流の振幅は中心部分で最大となり、 オッドモードのそれは中心でくぼむ。(b)高周波電流の位相。イーブンモード は位相が変わらない。一方オッドモードは中心で大きく変化する。以上の特 性は模型アンテナの場合(図 3-18)と同じである。

3-4-2 給電位置の決定

模型アンテナで最適の給電位置を決定したのと同様に実機アンテナにおいても 給電位置を決定した。各アンテナ素子に流れる RF 電流を測定し、10本目のアン テナ素子の終点に 50Ωの抵抗器を備えた。両端のアンテナ素子にはそれぞれ 9 つ のタップ位置 1/l₀があり、素子の中心からの規格化された距離は 1/l₀=0.058、0.134、 0.210、0.287、0.363、0.440、0.515、0.593、0.669 である。タップ位置に関する試験結果を図 3-26 に示す。横軸はタップ位置 II_0 であり、縦軸は簡単化された評価 パラメータである。タップ位置 II_0 が 0.36 の時、評価パラメータ CSWR は最小値 3.6 を示した。また終端を 50 Ω でなくマッチング回路にした場合の測定を行った。 結果は図 3-26 に点線で示してある。終端をマッチング回路に変えても最適のタッ プ位置は終端が 50 Ω の時と同じ場所となった。



図 3-26 実機アンテナにおけるタップ位置の依存性 イーブンモードの中心周波数 65.1MHz において終端のタップ位置を変えて CSWR を調べた。実機アンテナにおける最適タップ位置は模型アンテナの場 合とほぼ同じであった。赤線は終端が 50Ωの場合、青線は終端にマッチング 回路をつけてイーブンモードの定在波を減らした場合。いずれの場合も同じ タップ位置で最小の CSWR をとった。

最適化されたタップ位置において電力の透過率 Pout/Pin と反射率 Pref/Pin を調べた。 周波数の依存性を図 3-27 に示す。図の斜線部は計算で求めたイーブンモードとオ ッドモードのそれぞれのパスバンドである。透過率や反射率が波打つ性質は模型 アンテナと同じである。しかしながらイーブンモードのパスバンド (50MHz から 100MHz)の全領域にわたってオッドモードの急峻なピークが混ざっていることに 注意しなければならない。それらのピークは、狭いパスバンドを形成しているこ とが認識される。模型アンテナでは2つのモードが完全に分離されていた。実機 アンテナで図の斜線部分のようにモードが重なっている理由は、実機アンテナの 相互インダクタンスが模型アンテナの相互インダクタンスよりも小さいことが考 えられる。すなわち実機アンテナの M_{oo} / M_{ee}が模型アンテナの M_{oo} / M_{ee}よりも大きいことと関係があると思われる。実機アンテナと模型アンテナの相互結合係数を表1にまとめる。

	M _{ee}	M _{oo}	M _{oo} / M _{ee}
実機アンテナ	3.90x10 ⁻⁸ H	3.68x10 ⁻⁸ H	0.94
模型アンテナ	3.50x10 ⁻⁸ H	2.20x10 ⁻⁸ H	0.63

表 3-1 実機アンテナと模型アンテナのモード比

表 3-1 において実機アンテナと模型アンテナの M_{ee}はほぼ同じオーダーであるのに 対して、実機アンテナの M_{oo}は模型アンテナの M_{oo}よりも 1.67 倍も大きく、割合 M_{oo} / M_{ee} で比べると、実機アンテナは模型アンテナの 1.49 倍大きい。これは実機 アンテナではオッドモードのパスバンドが広がったことを意味している。

次に周波数はイーブンモードの中心周波数に固定し、それぞれのアンテナ素子における電流の振幅と位相を測定した。図 3-28(b)に示すとおり、電流の位相は約52 度ずつほぼ一定に変化した。モデル計算では中心周波数で位相が90 度ずつ変化するので相違が見られた。しかしながらパスバンドはバンドの周波数下限で0度、上限で180 度の変化を見せているためこの点はモデル計算と同じ特徴を有している。図 3-27 に示したパスバンドの中から特徴的な8 つの周波数に注目し、それぞれ位相の変化を調べた。図 3-29 にその結果を示す。周波数を変更することによって位相平均変化の大きさが変わっているのが分かる。パスバンド内ならば周波数を変えることによって自由に波数を選べることが確認できた。ただし周波数は鋭いピークを持つオッドモードの周波数は避け、イーブンモードが強い周波数を探さなければならない。77 MHz から 80 MHz の周波数領域は、透過率が非常に低いので使用できない。現在のタップ位置においてオッドモード共鳴が偶然強い領域となっていることが予測される。





最適化されたタップ位置における(a)電力透過率、(b)電力反射率(実線)およ び透過率と反射率の和(点線)。(a)の斜め線で囲まれた部分は計算によって算 出されたイーブンモードのパスバンド(斜線)とオッドモードのパスバンド (横線)。模型アンテナの場合(図 3-21)と異なり、オッドモードのパスバン ドが広く、イーブンモードとオッドモードの分離には適切な周波数選択が必 要である。



図 3-28 終端 50Ωの場合の高周波電流特性(f=65.1MHz)(a)振幅、(b)位相 評価パラメータσ(direc)=0.75 であり、電力の 75%が進行波として伝搬してい ることを意味する。この時の位相はアンテナ素子 1 本変わる毎に平均約 50 度で変化する。

図 3-28(b)と図 3-31 において、観測された位相の変化の一様性は駆動電流の指向 性が良いことを示す。しかしながらその電流の振幅は図 3-28(a)に示すように 10本 のアンテナ素子にわたって変化しているので、終端からの反射波が生成している と考えられる。評価パラメータσ(direc)=0.75 であり、これは電力の 75%が進行波 として伝搬していることを意味する。評価パラメータσ(direc)の値は次節で示すよ うなインピーダンス整合を取り入れることによってさらに上げることができる。



図 3-29 実機アンテナにおける各周波数における位相の変化 パスバンド内においてイーブンモードが強いと思われる周波数を選択し、横 軸に素子番号、縦軸に位相としてその変化を調べた。図から適切に周波数を 選択すれば指向性の高い電流が駆動できているので、実機アンテナにおいて 励起する波の k/も選択できる。

3-4-3 インピーダンス整合

駆動電流の指向性を高めるために、アンテナ終端の 50Ω抵抗器の代わりにイン ピーダンス整合器が取り付けられた。等価回路は図 3-9 に示したとおりであり、終 端部のインピーダンス Z_A は複素平面上で変えられる。そこで終端部でインピーダ ンス整合をとり、評価パラメータσ(direc)が最大となる操作条件を見つけた。

図 3-30 に中心周波数 65MHz で測定した RF 駆動電流の振幅と位相をそれぞれ示 す。図 3-30(a)と図 3-28(a)から、マッチングをとっていない場合 (CSWR=3.75)より もマッチングを取った場合の方が RF 電流の振幅は変動が小さい(CSWR=1.92)。そ れに対応して、マッチングをとった場合はo(direc)=0.91 が得られ、マッチングを とらない場合o(direc)=0.75 に比べて著しく良い値が得られた。一方位相に関しては マッチングをとる前(図 3-28(b))と後(図 3-30(b))であまり差が見られない。位 相の変化は駆動電流の指向性に関係があるが、指向性を評価する場合はo(direc)を 調べれば良い。

模型アンテナの章でも触れたように、パスバンドが波型になるのは終端からの 反射が原因である。図 3-30 に示したように、中心周波数に注目した場合、反射は マッチングをとることで小さくすることができる。マッチング回路を導入するこ とで反射は導入前に対して約 0.57 倍に小さくすることができた。整合をとった場 合と終端が 50Ωの場合の反射特性をそれぞれ図 3-31 に示す。本研究ではマッチン グ調整は終端でのみ行ったが、もう1つのマッチング回路を給電部にも採用すれ ば反射はゼロにできるだろう。同様に、図 3-31 は 65MHz は試験ではもっとも良 い選択ではなかったかも知れない。しかしながら十分適用できる範囲にあると考 えられる。



図 3-30 インピーダンス整合をとった場合の高周波電流の特性 (f=65.1MHz) (a)振幅、(b)位相。σ(direc)=0.91 が得られ、終端が 50Ωの場合(図 3-30)に比 べて1に近い値が得られた。



図 3-31 インピーダンス整合の効果

青線は終端が 50Ωの場合、赤線は終端にインピーダンス整合回路をつけて 65.1MHz でマッチングをとった場合の電圧反射率。マッチングをとることに よって反射率が減っていることが分かる。

マッチングの役割は、別の表現をすると終端のインピーダンス Z_Aを複素平面 で調整し 50Ωに近い値にすることによって、コムラインアンテナのアンテナ素子 数を無限にあるように見せることである。ただしマッチングをとる前に適切なタ ップ位置を選択することが必要である。

イーブンモードの純度を評価するために、RF 電流の振幅と位相がそれぞれの アンテナ素子の3点で測定された。すなわちストラップの中心(y=0)と中心から 両端に向かって 0.351 離れた点($y=\pm 0.35l \equiv y_{\pm}$)の3点である。式(3-28)を使って イーブンモードとオッドモードの振幅の大きさを求める公式がそれぞれ $I_{e0} = |I_0|$ (3-54)

$$I_{o0} = \frac{\sqrt{\left(\left|I_{+}\right|\cos\delta_{+} - \left|I_{-}\right|\cos\delta_{-}\right)^{2} + \left(-\left|I_{+}\right|\sin\delta_{+} + \left|I_{-}\right|\cos\delta_{-}\right)^{2}}}{2},$$
 (3-55)

と求まる。ここで $|I_0|$ と $|I_{\pm}|$ はそれぞれ y=0 と $y = y_{\pm}$ で測定された電流の振幅の 大きさであり、 δ_{\pm} は $y = y_{\pm}$ における測定された電流の、y=0 との位相差である。 イーブンモードの純度を調べるために、評価パラメータとして

$$\sigma(purity) = \sum_{k=1}^{10} |I_{e,k}|^2 \left/ \left(\sum_{k=1}^{10} |I_{e,k}|^2 + \sum_{k=1}^{10} |I_{o,k}|^2 \right)$$
(3-56)

を定義した。イーブンモードのみ存在する場合 σ (purity)=1 となり、オッドモード のみ存在する場合 σ (purity)=0 となる。測定データを用いて 50 Ω 終端の場合 σ (purity)=0.72、マッチング終端の場合 σ (purity)=0.74 と求まった。わずかな数値の 変化が見られたが、ほとんど変わらない。このようにして、マッチング調整はイ ーブンモード純度には寄与しないが、駆動電流の指向性を改良するのに大変役に 立つことが理解できた。

3-4-4 実機アンテナ試験(絶縁体支柱)

前節までの議論で、イーブンモードのみが存在する場合が好ましいことが分かった。そこで将来の設計のためにオッドモードを生成させる導体支柱を絶縁体支柱に取り替えて試験を行った[5]。支柱以外の部分や測定方法は前節と全く同じである。1本アンテナの周波数特性を図 3-32 に示す。オッドモードが明らかに消えたことが確認できる。イーブンモードのみが 62.62MHz に存在し、この共鳴周波数は導体支柱の場合の 65.1MHz に近い。



図 3-34 絶縁体支柱1本の場合の周波数特性 オッドモードがなくなりイーブンモードのみ励起されていることが分かる。 共鳴の中心周波数は 62.62MHz。

同様に、アンテナ素子に沿って測定した高周波電流の振幅と位相を図 3-33(a)と (b)にそれぞれ示す。振幅も位相も式(3-28)で与えられたイーブンモードの電流分布 に非常に近いことが確認できた。

アンテナ素子を10本並べ、前節と同じ方法で各素子の3点で電流の振幅と位相 を測定した。周波数は1本アンテナの中心周波数62.62MHzで固定してある。アン テナは 50Ω抵抗器で終端され、一方から給電される。測定結果を図 3-34(a)と(b)に 示す。図 3-34(b)と図 3-28(b)を比較することにより、位相変化に関してはあまり差 がないように見える。実際に、図 3-34(a)から終端が 50Ωの評価パラメータは $\sigma(direc)=0.77$ であり、これは導体支柱の 0.75 とほぼ同じ値である。同様の実験か ら終端において整合をとると $\sigma(direc)=0.87$ が得られる。これは導体支柱で整合を とった場合の 0.91 と同じくらい高い値である。

またイーブンモードの純度に関しても同様の測定を行った。終端が 50 Ω の場合 σ (purity)=0.79 であり、導体支柱の場合 0.72 よりも良い値を示した。整合をとった 場合、 σ (purity)=0.85 となり導体支柱の 0.74 に比べて大きな改善が見られた。

最後に電力透過率と反射率および透過率と反射率の和を図 3-35(a) (b)に示す。オッドモードが無くなったため、鋭く急峻な狭いパスバンドが消え、幅広く波打つ パスバンドの特性がよりはっきりと現れた。



図 3-33 絶縁体支柱1本における高周波電流の特性(a)振幅、(b)位相 振幅も位相も模型アンテナや実機アンテナと同じ特性であった。中心で最大 とならないのは Faraday シールドが機械的に非対称であったことに起因して いると思われる。



図 3-34 絶縁体支柱 10 本における(a)振幅の変化、(b)位相の変化 周波数は 62.62MHz でマッチングをとった場合、σ(direc)=0.87、σ(purity)=0.85 となった。



図 3-35 絶縁体支柱の(a)電力透過率、(b)反射率(実線)と、透過率と反射率の 和(点線)である。和が1になっていないのは Ohmic 損失による。イーブン モードが存在する場合、透過率が鋭く下がる傾向が見られたが、絶縁体支柱 ではイーブンモードのみ存在しているので、パスバンドの全領域にわたって なだらかな周波数特性が観測された。

以上より、イーブンモード純度は絶縁体支柱の採用によって著しく改善された。 周波数に関する位相変化の依存性は他の場合とまったく同じである。すなわちパ スバンドの下限で位相変化が0となり、パスバンドの上限で位相変化が180度 になる。アンテナ素子1本での中心周波数は62.6MHzであるが、周波数90度ず れるのは79.1MHzの時である。モデル計算よりも高い周波数となっていた。

3-5 実験結果まとめ

前節において、イーブンモードの純度を示す指標としてσ(purity)、波の指向性 を評価する指標としてσ(direc)が使われた。ここで前節までに得られた結果を表 3-2 に示し、比較する。

	理想値	実機	実機	絶縁体支柱	絶縁体支柱		
		(50Ω)	(matching)	(50Ω)	(matching)		
σ(purity)	1	0.72	0.74	0.79	0.85		
σ(direc)	1	0.75	0.91	0.77	0.87		

表 3-2 評価パラメータ一覧

マッチングシステムを導入することにより、指向性に関して評価パラメータが o(direc) = 0.91 に著しく改善された。その一方でイーブンモードの純度に関する評 価パラメータはo(purity) = 0.74 であり、これはかなり良い値である。このようにし て、製造された実機アンテナは LHD において高パフォーマンスな適用が期待でき ると判断できる。

しかしながら評価パラメータσ(purity) = 0.74 は将来的には改善の余地があるこ とに注意しなければならない。絶縁体支柱を導入したアンテナにおいて同様の測 定が行われ、σ(purity) = 0.85 というより良い結果が得られている。これは将来のコ ムラインアンテナの改善型モデルとしての1つの候補としてみなすことができる。 オッドモードを除去することでより高いアンテナ性能が発揮できるかもしれない。

また、オッドモードの影響についてはよく理解できない部分があるが、LHDの ようなねじれたコムラインアンテナの場合、イーブンモードとオッドモード間の 相互結合が無視できない大きさで存在しているかもしれない。絶縁物体であるセ ラミックスは実際に真空容器内で使用した場合高圧で物理的に壊れる可能性が高 い。しかしながらこの心配点は RF 電圧が低い場所に支柱を設置することで回避で きることが期待できる。将来的なコムラインアンテナの他の改善点として、イー ブンモードの純度に注目して 1) 各アンテナ素子の対称的な 2 箇所に逆位相の, RF 電力供給を行う、 2)給電方法を直接結合でなく磁気ループ結合とする、3) 導体支 柱のインダクタンスを増やしてイーブンモードとオッドモードの中心周波数を遠 ざける、4) オッドモードを弱めるような特別な構造を追加する、などが挙げられ る。アンテナ設置に必要となる空間が確保できるかどうかも考慮すれば、これら の提案は将来的に有望となるだろう。

3-6 アンテナ・インピーダンス計算

コムラインアンテナの放射電力に関する評価を行うために参考文献[6]の方法 で簡単なアンテナ・インピーダンスの計算を行った。図 3-36 に計算のためのモデ ル図を示す。座標系は x がプラズマの半径方向、y がアンテナストラップに沿う方 向、z が磁場の方向である。



図 3-36 アンテナ・インピーダンス計算のためのモデル図 $x=x_1$ に導体壁を想定し、 $x=x_2$ には y 方向にアンテナ電流が流れている。その z 方向の幅は1であり、その幅にわたってアンテナ電流は一様に流れていると する。プラズマは $x>x_3$ (領域 a)を占め、静磁場 B_0 は z 方向に加えられてい る。領域 b と c は真空とする。Faraday 遮蔽は考慮していない。また y 方向に は一様性を仮定している。

アンテナ電流は y 方向に一様であり、導体壁はアンテナ素子の後ろ側に位置して いる。それぞれのアンテナ素子は幅 Δw と長さ 2*l* を有している。 n 番目のアンテ ナ素子における電流密度のフーリエ成分は $j_n(k_z) = \tilde{j}_0(k_z) \tilde{l}_n = \tilde{j}_0(k_z) |l_n| \exp(i\phi_n)$ (3-57)

で与えられる。ここで $j_0(k_z)$ は規格化されたフーリエ成分であり、 $|I_n|$ はアンテ ナ電流の絶対値である。また ϕ_n は電流の位相である。zにおける電場 $E_v(z)$ は

$$E_{y}(z) = \sum_{\infty}^{10} \int_{-\infty}^{\infty} \psi(k_{z}) j_{n}(k_{z}) \exp(ik_{z}z - i\omega t) dk_{z} \qquad (3-58)$$

によって与えられる。m 番目のアンテナ素子におけるインピーダンス Zmm はその 並進対称性から

$$Z_{mn} = \frac{1}{2L} \exp\{-ik_z (z_n - z_m)\} \int_{-\Delta w/2}^{\Delta w/2} \psi(k_z) \tilde{j}_0(k_z) \exp(ik_z z') dz' \qquad (3-59)$$

の形で与えられる。ここでψ(kz)の簡単なモデルは

$$\Psi(k_{z}) = \frac{-i\omega\mu_{0}}{2k_{z}} \left(e^{k_{z}\delta_{2}} - e^{-k_{z}\delta_{2}}\right) \frac{k_{z} \left(e^{k_{z}\delta_{1}} - e^{-k_{z}\delta_{1}}\right) + ik_{x} \left(e^{k_{z}\delta_{1}} - e^{-k_{z}\delta_{1}}\right)}{k_{z} \left(e^{k_{z}\delta} - e^{-k_{z}\delta}\right) + ik_{x} \left(e^{k_{z}\delta} - e^{-k_{z}\delta}\right)}$$
(3-60)

となる。ここで δ_1 はアンテナストラップとプラズマ中心との距離、 δ_2 はアンテナストラップと導体壁との距離、 δ (= δ_1 + δ_2) は導体壁とプラズマ中心の距離である。 k_x はプラズマ中の波数であり、その値はプラズマパラメータに依存する。 アンテナからの放出電力 P_{ant} は

$$P_{ant} = \operatorname{Re}\left[\sum_{m=1}^{10} \left(\sum_{n=1}^{10} Z_{mn} \tilde{I}_n\right) \tilde{I}_m^*\right] \qquad (3-61)$$

で与えられる。プラズマの密度 $n_0 = 2.0 \times 10^{19} \text{ m}^{-3}$ 、アンテナストラップとプラズマ の LCFS (Last Closed Flux Surface) との距離を 7cm として計算を行った。電流駆 動用として用いることを意識してアンテナ電流の位相は隣接するストラップ毎に 90度ずつずらした。すなわち $\phi_n = n(\pi/2)$ とした。計算結果を表 3-3 に示す。 $\hat{z}_i \ge \hat{z}_i$ はそれぞれ単位長さ辺りのアンテナインピーダンスの実数部と虚数部である。

表 3-3 アンテナ・インピーダンスの計算結果(プラズマあり) プラズマとアンテナの距離が 7cm の場合、アンテナのインピーダンスの 計算からアンテナ素子1本あたりの実数部の平均値3.42Ω/m、虚数部の

アンテナ No.	1	2	3	4	5
$\tilde{Z}_r[\Omega/m]$	35.32	5.21	2.11	2.35	2.49
$\tilde{Z}_i[\Omega/m]$	173.39	179.63	175.18	174.28	174.24

平均値 176.14 Ω/m を得た。

アンテナ No.	6	7	8	9	10
$\tilde{Z}_r[\Omega/m]$	2.40	2.02	2.23	5.10	-25.02
$\tilde{Z}_i[\Omega/m]$	174.42	174.47	173.56	178.01	184.22

表 3-3 においてアンテナ素子 No.1 (入り口) と No.10 (出口) の ź, の値が No.2 から9 の値とかなり異なっている。これはそれぞれのアンテナ素子は入り口側の隣のアンテナから電力を受け取り、出口側に隣接するアンテナに電力を渡していることに理由がある。中間の8本のアンテナ素子はそのような効果が相殺している一方、両端のアンテナ素子は片側のアンテナが存在したいため値がことなっていると解釈できる。実際のアンテナの場合、両端のアンテナ素子には外部の同軸管が接続されているため、この同軸管のタップ位置を調整することで隣にアンテナ

があるように模擬することが可能である。No.1 アンテナから No.10 アンテナま での \tilde{Z}_i を足し合わせると、両端のアンテナの効果は打ち消され 1 本あたりの平均 値 $\overline{\tilde{Z}}_i$ = 3.42 Ω/m を得る。表 3-3 の上から第 3 列目は、アンテナ電流 I_{RF}=500A の 時の式(3-61)から得られた単位長さあたりの放出電力であり、全放出電力は 9.66MW/m である。アンテナ・インピーダンスの虚数部 $\overline{\tilde{Z}}_i$ の値は表 3-3 の上から 2行目から 176.14 Ω/m と計算された。等価回路に現れるアンテナのパラメータ C、 L、R の値は次の関係式によって決定される。

 $L = (2/\pi)(1/\omega)\overline{\tilde{Z}}_i l \qquad (3-62)$

 $C = 1 / (L\omega^2) \qquad (3-63)$

 $R = (1/2)\overline{\tilde{Z}}_{r}l$ (3-64)

係数 $(2/\pi)$ と (1/2) は式(3-28)で示した電流分布を考慮して導出された値である。 アンテナ・インピーダンス計算の結果から L = 1.55x10⁻⁷ H、C = 38.78x10⁻¹² F、 R=0.85 Ωを得た。これらの値は以前の節で使用して来た値である。キャパシタン スCはアンテナ形状から概算した値と(~38pF)と非常に近いことは注目に値する。 これらの値と式(3-56)を使って電力透過係数 α^2 が 0.6 と計算された。次節では標準 値として α^2 = 0.7 を採用する。 α^2 の値はプラズマパラメータによって異なるので厳 密な値は必要としない。

アンテナにかける高周波電圧を最大 35kV とすると、最大の放出電力は式 (3-56)から約 3MW となる。LHD で評価される電流駆動効率ηは式(2-19)から計画し ているプラズマパラメータにおいて

 $\eta \equiv I / P = 17.5 kA / MW$ (3-65)

と見積もられる。すなわち電圧が 35kV の時、駆動電流は 52kA と評価される。このようにして、現在のコムラインアンテナのデザインは、1分布を制御して MHD 安定性を得るために LHD で必要とされる電流(30~50kA)を駆動することが期待できる。

プラズマが無い場合においても同じ計算を行った。その結果を表 3-4 に示す。同 じパラメータで計算を行い、 \tilde{Z}_r のアンテナー本辺りの平均値 $\tilde{Z}_r = 0.38 \Omega$ /m と $R = 0.21 \Omega$ が得られた。他のパラメータ L、C、M は表 3-3 で求めた値と同一であ る。式(3-48)において、これらの値を用いると電力透過係数 $\alpha^2 = 0.88$ が得られる。 残りの 12%は真空中に放出された電力であると思われる。図 3-20、図 3-27、図 3-35 において透過率と反射率の合計が1に満たない理由はこの損失によるところが大きい。したがって、オーミック損失は小さいとみなすことができるだろう。

表 3-4 アンテナ・インピーダンスの計算結果(プラズマなし) プラズマが無い場合(真空の場合)、アンテナのインピーダンスの計算 からアンテナ素子1本あたりの実数部の平均値 0.38 Ω/m、虚数部の平均 値 179.28 Ω/m を得た。

アンテナ No.	1	2	3	4	5
$\tilde{Z}_r[\Omega/m]$	43.25	-5.87	-8.58	2.73	5.28
$\tilde{Z}_i[\Omega/m]$	188.07	190.64	171.04	168.40	176.93

アンテナ No.	6	7	8	9	10
$\tilde{Z}_r[\Omega/m]$	-2.60	-5.37	5.94	8.42	-40.69
$\tilde{Z}_i[\Omega/m]$	179.60	171.07	168.43	188.04	190.57

3-7 リング型電力合成器

 α^2 をコムラインアンテナの電力透過係数とすると、式(3-49)から α^2 =(α_e^2)¹⁰と表 される。このとき $\beta^2 = 1 - \alpha^2$ はプラズマに放出された電力の割合となる。コムライ ンアンテナは大面積を有しており、駆動電流の指向性をよくするために、α² はル ープアンテナよりも大きい方がよい。一方、α²の値が小さすぎると入射電力が10 本アンテナの最後のアンテナ素子まで伝達されない可能性が生じる。したがって α²は 0.5 から 0.9 であることが望ましい。LHD で使用するコムラインアンテナは 大面積のために真空用内で可変アンテナとするのが幾何学的に難しい。そのため 水冷の機能はアンテナを支える枠のみに設置し、パルス運転用のアンテナとして 設計された。水冷なしで熱負荷に耐えられるためには有る程度のプラズマとの距 離が必要であり、アンテナの先端(Faraday シールド)とプラズマの最外殻磁気面 (LCFS: Last Closed Flux Surface)との距離は 7cm とする予定である。このとき前節 の計算より入射電力の透過率 α^2 は 0.6 であった。電力透過率 α^2 はプラズマの状態 によって変化する値であるため、標準の実験条件でα²=0.7を採用しても定性的な 特性はα² =0.6 の場合と同じとみなすことができる。プラズマに吸収されず透過率 した 70%の入射電力を有効に使う方法がある。それは「リング型電力合成器」を 電力循環器として採用する方法であり、この合成器の導入により入射した電力の 100%をプラズマに放出できる。図 3-37 にリング型電力合成器を用いたアンテナシ ステムの概念図を示す。



図 3-37 リング型電力合成器を用いたアンテナシステムの概念図 特性インピーダンス Z₀、Z_a、Z_bを有するリング型電力合成器を用いて透過し た電力を再利用する。そのためにはコムラインアンテナの入射側と出力側に インピーダンス整合器が必要である。また信号発信機(SG)と透過した電圧 V_{4b}の位相が 90 度ずれるように位相変換機が必要である。リング型の4つの 角は図に示した通り、SG から時計回りに No.1 から No.4 とする。また下付き 文字の"f"と"b"はそれぞれ進行波と反射波を意味する。

コムラインアンテナでリング型電力合成器を採用するためには1 つの位相変換器 と2つのインピーダンス整合器が必要となる。その2 つの整合器はアンテナの給 電側と透過側にそれぞれ設置し、整合器の電気特性をアンテナに対して対称にす ることで進行波の指向性を逆向きにすることが可能である。

図 3-37 においてコムラインアンテナ全体のシステムはリング型電力合成回路とコ ムラインアンテナ本体との 2 つのブロックに分かれている。リング型電力合成器 は4つのポートを有し、それぞれ高周波の給電部(No.1 ポート)、コムラインアン テナへの入射部(No.2 ポート)、模擬負荷への接続部(No.3 ポート)、コムライン アンテナから透過した電力が循環されて入射される部分(No.4 ポート)となって いる。すなわち RF 電力は No.2 ポートから放出され、透過した電力は No.4 ポート に循環される。図 3-37 の Z_aと Z_bは電力合成器を構成する同軸ケーブルの特性イ ンピーダンスである。この特性インピーダンスの値は α^2 の値によって決定される。 $\alpha^2 = 0.7$ の場合、 $Z_a = 27.6 \Omega$ 、 $Z_b = 33.1 \Omega$ の同軸ケーブルを採用すれば電力の再利 用を最適に行うことができる。この他の同軸ケーブルの特性インピーダンス Z_0 は すべて 50 Ω とする。

計算方法はインピーダンスを用いる方法と電気回路から連立方程式を立てる方法と2つある。ここでは前者の計算方法を用いて全体のシステムの電気特性を調べた(付録A参照)。図 3-38 に周波数に対する Pref/Pin、Pdummy/Pin、Pabs/Pinを示す。電力合成器の効果を見るために、合成回路が無い場合のデータも示してある。イーブンモードの中心周波数 65MHz 付近で Pabs に注目すると合成器を用いることで電力が無駄なく使用でき、合成回路なしの場合よりも約3倍の大きさが得られていることが分かる。しかし最適の周波数帯は約5MHz でこれはコムラインアンテナのパスバンド全領域に対して使用するには不十分である。それゆえ、たとえば同軸ケーブルの長さを変えるなどのような、周波数帯を調整できる電力合成器の開発が必要であろう。



図 3-38 リング型合成器を用いた計算結果

○は信号発信機に戻ってくる電力、□は模擬負荷へ向かう電力、◇はリング 型合成器があった場合のプラズマに吸収される電力、×はリング型合成器が 無かった場合のプラズマに吸収される電力を示す。それぞれの値はリング型 回路に入射する電力 P_{in} で規格化されている。イーブンモードの中心周波数 65MHz 付近において、合成器を用いた場合のプラズマの吸収電力は合成器な しの場合の約3倍得られている。 $β^2$ は RF 電力とプラズマの結合係数を表すが、その値はプラズマパラメータに依存する。それゆえ、電力合成回路が $β^2$ の変化にどれだけ依存するか調べることは重要である。図 3-39 に $β^2$ に対する P_{ref}/P_{in} 、 P_{dummy}/P_{in} 、 P_{abs}/P_{in} を示す。 $0.1 < β^2 < 0.5$ すなわち $0.5 < \alpha^2 < 0.9$ という広い範囲で電力合成器が良く作用していることが分かった。



図 3-39 リング型合成器を用いた計算結果

横軸の β^2 はプラズマへ吸収された電力の減衰率を示す。すなわち電力透過率 $\alpha^2 \ge \beta^2$ には $\alpha^2 + \beta^2 = 1$ の関係がある。 $0.1 < \beta^2 < 0.5$ すなわち $0.5 < \alpha^2 < 0.9 \ge 0.5$ う広い範囲で 80%以上の Pabs/Pin が得られる。

3-8 本章のまとめ

第3章において、LHD コムラインアンテナの電気特性が研究された。LHD のコ ムラインアンテナは大面積化のために特有の「T 字型」をしており、イーブンモー ドとオッドモードが混在しているためさまざまな問題が生じた。

これらの問題をまず模型アンテナを使って研究し、その結果に基づいて実機ア ンテナを最適化した。模型アンテナは平坦な形状であるのに対し、実機アンテナ は LHD のヘリカル形状に沿って捩れている。2つのアンテナは同じ大きさである が電気特性は異なる点が見られた。アンテナの特性試験の際に2つの変数σ(purity) とσ(direc)を用いて評価した。σ(purity)はイーブンモードの割合の指標であり、イ ーブンモードの純度をあげることでアンテナからプラズマの中心部に向けて加 熱・電流駆動が可能となる。σ(direc)は定在波の割合の指標であり、マッチングを とることで改善される。

本章は以下のようにまとめることができる。1)模型アンテナはイーブンモー ドの純度も指向性も良い特性を示した。2)実機アンテナでもパスバンドが確認 できたが、それは狭いバンドに分割されていた。イーブンモードが支配的である 周波数帯を選択することによってプラズマ実験で使用可能である。3)実機アン テナと模型アンテナとの違いは支柱の存在よりもむしろアンテナ素子間の相互イ ンダクタンスの違いに依存している。4)オッドモードをなくすために絶縁体支 柱のアンテナで特性試験を行った。イーブンモードの純度でも指向性でも良い特 性が得られた。5)リング型電力合成器を使うことが電力循環の観点から有効で あることが計算から確認できた。また電力合成器はプラズマ抵抗が変化しても使 用できることが確認できた。

第3章付録

3-6節で用いた計算方法をここに記述する。外部回路の最適化に広く適用で きる手法である。複素インピーダンス Z_2 と Z_4 がそれぞれ No-2 と No-4 のポートに 仮想的に接続されているとする。その時、 j 番目から出力される電圧と電流(v_j, i_j) は次のように行列で表すことができる(ただし j = 1,2,3,4)。

ここで V₁ は No-1 ポートに入力された電圧、 \ddot{E} は単位行列、 $\ddot{M}^{14} = \ddot{M}_b \ddot{K}_4 \ddot{M}_a \ddot{K}_3 \ddot{M}_b \ddot{K}_2 \ddot{M}_a$ で定義される。さらに \ddot{M}_s (s = a, b)は特性インピーダンス Z_s (s = a, b)を持った同軸ケーブルを通過する際の電流と電圧(V, I)の変化を示す行 列で

$$\vec{M}_{s} = \begin{pmatrix} \cos\left(\frac{\pi f}{2f_{0}}\right) & -Z_{s}\sin\left(\frac{\pi f}{2f_{0}}\right) \\ \left(\sin\left(\frac{\pi f}{2f_{0}}\right)\right) / Z_{s} & \cos\left(\frac{\pi f}{2f_{0}}\right) \end{pmatrix} (s = a, b). \quad (A-2)$$

で与えられる。f は RF 周波数で f₀ は中心周波数(65.1MHz)である。 \ddot{K}_{t} (t = 1, 2, 3, 4)は Z_t (t = 0, 2, 4)のインピーダンスを持つ各コーナーで Kirchhoff の法則を適用する際に現れる行列で

$$\vec{K}_{t} = \begin{pmatrix} 1 & 0 \\ -1/Z_{t} & 1 \end{pmatrix} (t = 2, 4) , \quad \vec{K}_{1} = \vec{K}_{3} = \begin{pmatrix} 1 & 0 \\ -1/Z_{0} & 1 \end{pmatrix}$$
 (A-3)

で与えられる。

 V_1 が与えられると v_2 と v_4 が分かるので、 Z_2 と Z_4 を与えれば同軸ケーブル中の進行 電圧と反射電圧の大きさが求められ、

$$\upsilon_{2f} = \frac{1}{2} \left(1 + \frac{Z_0}{Z_2} \right) \upsilon_2, \quad \upsilon_{2b} = \frac{1}{2} \left(1 - \frac{Z_0}{Z_2} \right) \upsilon_2$$

$$\upsilon_{4f} = \frac{1}{2} \left(1 + \frac{Z_0}{Z_4} \right) \upsilon_4, \quad \upsilon_{4b} = \frac{1}{2} \left(1 - \frac{Z_0}{Z_4} \right) \upsilon_4$$
(A-4)

で表される。ここで添え字の"f"と"b"は RF 電圧の進行波と反射波、"2"と"4"は No-2 ポートと No-4 ポートをそれぞれ示す。

電力合成器の周波数特性を得るために、複素平面で $Z_2 \ge Z_4$ をスキャンし、 $v_{4b} = \alpha e^{i\delta}v_{2f}$ かつ $v_{2b} = \alpha e^{i\delta}v_{4f}$ の条件を満たすような $Z_2 \ge Z_4$ を採用した。回路(アンテナ、 ケーブル、位相変換器、整合器などを含む)による位相の遅れ δ は、電力合成器が 適正に作動するように π とした。

電力合成器への入射電力 P_{in}、RF 発振源への反射電力 P_{ref}、模擬負荷へ放出される 電力 P_{dummy}、プラズマ放射電力 P_{abs}はそれぞれ

$$P_{in} = \left| \frac{1}{2} \left(1 + \frac{v_{1}/i_{1}}{Z_{0}} \right) V_{1} \right|^{2} / Z_{0} \qquad (A-5)$$

$$P_{ref} = \left| \frac{1}{2} \left(1 - \frac{v_1 / i_1}{Z_0} \right) V_1 \right|^2 / Z_0 \qquad (A-6)$$

$$P_{dummy} = \operatorname{Re}\left[\upsilon_{3}i_{3}^{*}\right] \quad (A-7)$$

$$P_{abs} = P_{abs,r} + P_{abs,l}$$

$$P_{abs,r} = \left(1 - \alpha^{2}\right) \frac{\left|\upsilon_{2f}\right|^{2}}{Z_{0}}, \quad P_{abs,l} = \left(1 - \alpha^{2}\right) \frac{\left|\upsilon_{4f}\right|^{2}}{Z_{0}}. \quad (A-8)$$

で与えられる。

第3章 参考文献

[1] C. P. Moeller, *et al.*, "A COMBLINE STRUCTURE FOR LAUNCHING UNIDIRECTIONAL FAST WAVE", Proc. 10th Top. Conf. on Radio frequency Power in Plasmas, Boston (Wool bury, NY: AIP Press) *AIP Conf. Proc.*, 289 (1993).

[2] H. Ikezi and D. A. Phelps, "TRAVELING WAVE ANTENNA FOR FAST WAVE HEATING AND CURRENT DRIVE IN TOKAMAKS", *Fusion Technology* **31**, 106 (1997).

[3] T. Ogawa, *et al.*, "Radiofrequency experiments in JFT-2M: Demonstration of innovative applications of a travelling wave antenna", *Nuclear Fusion* **41**, 1767 (2001).

[4] Y. Takase, *et al.*, "Initial results from the TST-2 spherical tokamak", *Nuclear Fusion* **41**, 1543 (2001).

[5] H. Ikezi, "COMBLINE ANTENNA WITH HALF- WAVELENGTH ELEMENTS", *Internal Report of General Atomics*, GA-C23396 (2000).

[6] J. Adam, Report of Association EURATOM-C. E. A., EUR-CEA-FC-1004 (1979).
第4章 光線追跡法による電子加熱の評価

4-1 はじめに

第3章において LHD プラズマの加熱・電流駆動のためのコムラインアンテナの 設計、製作および高周波特性の試験結果について述べた。イオンサイクロトロン 周波数帯の速波を使った直接の電子加熱はイオン加熱に比べて弱いエネルギー吸 収機構である。磁場に平行成分の屈折率(N_{\prime}) は電子加熱に強い影響を与える。 LHD プラズマにおいて電場が一定の簡単なモデルを用いて、電子の電力吸収分布 を計算した。図 4-1 の横軸にプラズマの規格化小半径、縦軸に電子加熱の強さの指 標である< $P_c>/E_0^2$ をとる。 N_{\prime} は2、6、8.84、10、14の5つの値に固定でそれぞれ 計算した。計算では中心密度 $n_{c0}=2.0x10^{19}m^3$ 、中心電子温度 $T_{c0}=3keV$ とした。こ の計算結果から N_{\prime} の依存性が確認でき、 N_{\prime} が大きいほど、すなわち速波の位相速 度が小さいほど効率良い加熱が達成できる。コムラインアンテナは周波数のパス バンドを有しており、その周波数領域から電流駆動もしくは電子加熱に適切な周 波数を介して、 N_{\prime} を選ぶことができる。しかしながらプラズマ中で波が伝搬する とともに N_{\prime} の値が変化する場合、図 4-1 に示した電子の電力吸収分布は大きく変 化することが予想される。そのため、LHD においてコムラインアンテナを用いた 電流駆動をより詳しく調べるために光線追跡法[1]を用いて解析を行う。

また、図 2-3 に示したとおり、電子加熱と電流駆動の間には密接な関係がある。 コムラインアンテナは高磁場 (B_T=2.75T) において第 2 高調波加熱に適している。 詳しくは第4-3節で述べるが、この条件下において電子加熱とイオン加熱が競 合することが予測される。光線追跡法を用いてこの競合の理論的な評価が可能と なる。またコムラインアンテナに対する比較として LHD のループアンテナを用い て計算も行う。

第4-2節において速波の分散式の近似形を説明する。この分散式を用いて光線追跡を行う。第4-3節において電子加熱の原理を簡単に示す。速波を用いた 電子加熱の原理に電子ランダウ減衰、走行時間磁気ポンピング(TTMP:Transit Time Magnetic Pumping)加熱、モード変換加熱などがある。そのうち直接の電子加熱は 電子ランダウ減衰、走行時間磁気減衰であるが、ともに弱い加熱機構である。第 4-4節において速波の近似分散式を用いて光線追跡法の原理を示す。第4-5 節において光線追跡法の適用妥当性を証明し、光線追跡に用いた計算パラメータ を挙げる。第4-6節において計算結果を示す。ここではヘリカル型の磁場配位 とトカマク型の磁場配位の2つ配位において計算し、k/アップシフトの違いによる



図 4-1 N//に対する電力吸収分布

電場が一定の場合の計算。N₀が大きいと電子加熱が強く起こり、また分布が 幅広くなる。

4-2 速波の分散式

プラズマ中の波動現象を記述する方程式はマクスウェルの方程式であり、 $\vec{\nabla} \cdot \vec{E} = \frac{\rho}{\varepsilon_0},$ (4-1) $\vec{\nabla} \cdot \vec{B} = 0,$ (4-2) $\vec{\nabla} \times \vec{E} = -\frac{\partial \vec{B}}{\partial t},$ (4-3) $\vec{\nabla} \times \vec{H} = \vec{j} + \frac{\partial \vec{D}}{\partial t}$ (4-4)

と記述される。ただし、 \vec{E} は電場、 \vec{D} は電束密度($\vec{D} = \epsilon_0 \vec{E} : \epsilon_0$ は真空の誘電率)、 \vec{H} は磁場、 \vec{B} は磁束密度($\vec{B} = \mu_0 \vec{H} : \mu_0$ は透磁率)、 ρ は電荷密度、 \vec{j} は電流密度 を表す。これらの式をフーリエ成分で書くと $i\vec{k} \cdot \vec{E}(\vec{k},\omega) = \frac{\rho}{\varepsilon_{0}}, \quad (4-5)$ $i\vec{k} \cdot \vec{B}(\vec{k},\omega) = 0, \quad (4-6)$ $i\vec{k} \times \vec{E}(\vec{k},\omega) = i\omega\vec{B}(\vec{k},\omega), \quad (4-7)$ $i\vec{k} \times \vec{H}(\vec{k},\omega) = \vec{j}(\vec{k},\omega) - i\omega\varepsilon_{0}\vec{E}(\vec{k},\omega) \quad (4-8)$ $\geq tx \ 0, \quad (4.8)$ 式の右辺はテンソル K を用いて $\vec{j}(\vec{k},\omega) - i\omega\varepsilon_{0}\vec{E}(\vec{k},\omega) = \vec{j}_{ext}(\vec{k},\omega) - i\omega\varepsilon_{0}\vec{K} \cdot \vec{E}(\vec{k},\omega) \quad (4-9)$

次のように書ける。ただし j_{ext} は外部電流源による電流密度である。外部電流源がない場合、式(4-7)と式(4-8)より $\vec{N} \times (\vec{N} \times \vec{E}) + \vec{K} \times \vec{E} = 0$ (4-10) となる波動方程式が得られる。ただし \vec{N} は屈折率で

 $\vec{N} = \frac{c}{\omega}\vec{k} \qquad (4-11)$

と表され、波数 k と同じ向きのベクトルである。磁場や波数の座標は図 4-2 に示す。



図 4-2 座標系

分散式に用いる座標系。波数ベクトルは x-z 平面にあり、磁場の向 きが z 方向である。

波動方程式は x,y,z 成分で書けて、

$$\begin{pmatrix} K_{xx} - N_z^2 & K_{xy} & K_{xz} + N_x N_z \\ K_{yx} & K_{yy} - N^2 & K_{yz} \\ K_{zx} + N_x N_z & K_{zy} & K_{zz} - N_x^2 \end{pmatrix} \begin{pmatrix} E_x \\ E_y \\ E_z \end{pmatrix} = 0 \quad (4-12)$$

となる。行列式を零とおくことで分散式が得られる。図 4-2 の座標系のように z を磁場の方向に、k ベクトルを xz 平面にとると次のように分散式 G が

$$G = \begin{vmatrix} K_{xx} - N_{z}^{2} & K_{yy} & K_{xz} + N_{x}N_{z} \\ K_{yx} & K_{yy} - N_{x}^{2} - N_{z}^{2} & K_{yz} \\ K_{xx} + N_{x}N_{z} & K_{yy} - N_{x}^{2} - N_{z}^{2} \end{pmatrix} = 0$$

$$= (K_{zz} - N_{x}^{2})\{(K_{xx} - N_{z}^{2})(K_{yy} - N_{x}^{2} - N_{z}^{2}) - K_{xy}K_{yx}\} + (K_{xx} + N_{x}N_{z})\{K_{xy}K_{yz} - (K_{yy} - N_{x}^{2} - N_{z}^{2})(K_{xx} + N_{x}N_{z})\} + K_{zy}\{K_{yx}(K_{xz} + N_{x}N_{z}) - K_{yz}(K_{xx} - N_{z}^{2})\} = 0$$

$$\geq \pm \pm \tau - \sum h_{x}^{3} - \frac{1}{\sqrt{2}} \pm \frac{1}{\sqrt{2}} + \frac{1}{$$

である[2,3]。ただし

$$\mu_{\alpha} = \frac{k_x^2 v_{i\alpha}^2}{2\omega_{c\alpha}^2}, z_l = \frac{\omega - l\omega_{c\alpha}}{k_z v_{i\alpha}}, v_{i\alpha} = \sqrt{\frac{2T_{\alpha}}{m_{\alpha}}}$$
$$\omega_{c\alpha} = \frac{|e_{\alpha}|B}{m_{\alpha}}, \varepsilon_{\alpha} = \frac{e_{\alpha}}{|e_{\alpha}|}, \omega_{p\alpha}^2 = \frac{n_{\alpha}e_{\alpha}^2}{m_{\alpha}\varepsilon_0}$$

である。分散式(4.13)において

$$K_{xx} = S_{stix}, K_{xy} = -iD_{stix},$$

$$N_x^2 = N_z^2 = N_\perp^2, N_z^2 = N_{l/}^2, N_x^2 + N_z^2 = N^2$$
(4-15)

と近似することによって、コールド近似された速波の分散式 Re[G]が(4-17)の条件から

$$\operatorname{Re}[G] \simeq \operatorname{Re}\left[(K_{xx} - N_{z}^{2})(K_{xx} - N^{2}) + K_{xy}^{2}\right]$$

$$\simeq (S_{stix} - N_{//}^{2})(S_{stix} - N^{2}) - D_{stix}^{2}$$

$$= N^{2}N_{//}^{2} - (N^{2} + N_{//}^{2})S_{stix} + S_{Stix}^{2} - D_{stix}^{2}$$

(4-16)

と得られる。ここで S_{stix} , D_{stix} はそれぞれ K_{xx} 、-i K_{xy} をコールド近似したものであり、 α を粒子の種類として

$$S_{stix} = 1 - \sum_{\alpha} \frac{\omega_{\rho\alpha}^2}{\omega^2 - \omega_{c\alpha}^2}$$
$$D_{stix} = \sum_{\alpha} \frac{\varepsilon_{\alpha} \omega_{\rho\alpha}^2 \omega_{c\alpha}}{\omega (\omega^2 - \omega_{c\alpha}^2)}$$

で表される[2]。また分散式(4-13)において近似

$$K_{xz} = K_{zx} \approx 0, K_{yz} = -K_{yz} \approx 0, K_{zz} \gg N_x^2$$
 (4-17)

を使うことによって、イオンに関する分散式の虚数部 Im[Gion]が

$$\operatorname{Im}[G_{ion}] \approx \operatorname{Im}\left[\left\{(K_{xx} - N_z^2)(K_{yy} - N^2) + K_{xy}^2\right\} - \frac{N_x^2}{K_{zz}}\left\{(K_{xx} - N_z^2)(K_{yy} - N^2) + K_{xy}^2\right\}\right] \quad (4-18)$$

と得られる。式(4-18)の右辺第2項は係数が小さいので括弧の中において数値の大きい成分だけ取り出すと

$$Im[G_{ion}] \simeq Im\left[\left\{(K_{xx} - N_{//}^{2})(K_{yy} - N^{2}) + K_{xy}^{2}\right\} + \frac{N_{x}^{2}}{K_{zz}}\left\{K_{xx}N^{2} - K_{xy}^{2}\right\}\right]$$
(4-19)
が得られる。

次に電子に関する分散式の虚数部 Im[Gelectron]について考える。 まず電子ランダウ減衰の分散式虚数部を導出する。分散式(4-13)において近似

Im[G_{Landau}]は、

$$\begin{split} & \operatorname{Im}[G_{Londau}] \simeq \operatorname{Im}\left[-\frac{N_x^2 N_z^2}{P_e \overline{P_e}}(S_{stix} - N^2)\overline{P_e}\right] \quad (4-22) \\ & \varepsilon \, \mathrm{tab} \, \mathrm{sol} \, \mathrm{ccv} \, \mathrm{Pe} \, \mathrm{tab} \, \mathrm{Pstix} \, \mathcal{O}$$
電子に関する項であり、プラズマ分散関数を用いて
$$& P_e \simeq \frac{2 \omega_{pe}^2 z_0^2}{\omega^2} \Big[1 + i \sqrt{\pi} z_0 w(z_0) \Big] \\ &= \frac{2 \omega_{pe}^2 z_0^2}{\omega^2} \Big[1 + z_0 Z \Big] = -\frac{\omega_{pe}^2 z_0^2}{\omega^2} Z' \\ & \varepsilon \, \mathrm{solv} \, \mathrm{csolv} \, \mathrm$$

$$\operatorname{Im}[G_{Landau}] \simeq \frac{N_{l/}^2 N_{\perp}^2 (S_{stix} - N^2)}{|Z'|^2} \frac{\omega^2}{\omega_{pe}^2 z_0} 2\sqrt{\pi} \exp(-z_0^2) \qquad (4-23)$$

となる。

次に電子ランダウ減衰と走行時間磁気減衰(TTMP: Transit Time Magnetic Pumping)との交差項に関する項を考える。分散式 (4-13)の第3項、中括弧内第2 項 $K_{yz}(K_{xx} - N_z^2)$ から分散式虚数部 $Im[G_{cross}]$ は

$$Im[G_{cross}] \approx Im\left[\frac{K_{yz}^2}{K_{zz}}(S_{sitx} - N_z^2)\right]$$
(4-24)
と表すことが出来る。さらに近似

$$\begin{aligned} \alpha &= e, l = 0, z_0 = \omega / k_z v_{le}, k_\perp = \omega N_\perp / c \\ \mu_e &= \frac{k_x^2 v_{le}^2}{2\omega_{ce}^2} \ll 1, z_0 = \frac{\omega}{k_z v_{le}} \ll 1, I_0 (\mu_e) \simeq 1 + \frac{\mu_e^2}{4} \simeq 1, \quad (4-25) \\ I_0'(\mu_e) \simeq \frac{\mu_e}{2}, w(z_0) \simeq \exp(-z_0^2) + \frac{i2}{\sqrt{\pi}} \left(z_0 - \frac{2}{3} z_0^3 \right) \\ &\geq \pi_V \subset K_{yz} \& z \otimes W \neq \Im \& \end{aligned}$$

$$K_{yz} = \sum_{\alpha} \frac{\sqrt{2\pi} \varepsilon_{\alpha} \omega_{\rho\alpha}^{2} z_{0} \sqrt{\mu_{\alpha}}}{\omega^{2}} \exp(-\mu_{\alpha}) \sum_{l=-\infty}^{\infty} (I_{l} - I_{l}') z_{l} w(z_{l})$$

$$\approx \frac{\sqrt{2\pi} \varepsilon_{e} \omega_{\rho e}^{2} z_{0} \sqrt{\mu_{e}}}{\omega^{2}} \exp(-\mu_{e}) (I_{0} - I_{0}') z_{0} w(z_{0}) \qquad (4-26)$$

$$\approx -\frac{\sqrt{2\pi} \omega_{\rho e}^{2} z_{0}^{2} \sqrt{\mu_{e}}}{\omega^{2}} \exp(-z_{0}^{2})$$

となり、また、

$$w(z_0) \simeq \exp(-z_0^2) + \frac{i2}{\sqrt{\pi}} \left(z_0 - \frac{2}{3} z_0^3 \right)$$
 (4-27)
から、 K_{yz} を変形すると
 $K_{zz} = 1 + \sum_{\alpha} \frac{2\omega_{\rho\alpha}^2}{\omega^2} \left[z_0^2 + i\sqrt{\pi} z_0 \exp(-\mu_{\alpha}) \sum_{l=-\infty}^{\infty} z_l^2 I_l w(z_l) \right]$ (4-28)
 $\simeq \frac{2\omega_{\rho e}^2 z_0^2}{\omega^2} \left[1 + i\sqrt{\pi} z_0 \exp(-z_0^2) \right]$

が得られる。さらに
$$\beta_e = \frac{n_e T_e}{B^2/2\mu_0}, v_{te} = \sqrt{\frac{2T_e}{m_e}}$$
を導入すると $\omega_{pe}^2 / \omega_{ce}^2 = \beta_e c^2 / v_{te}^2$

となり、これらを式(4.24)に代入すると

$$Im[G_{cross}] \approx -\frac{\omega_{pe}^2}{\omega^2} \frac{k_x^2 v_{te}^2}{2\omega_{ce}^2} z_0 \sqrt{\pi} \exp(-z_0^2) \operatorname{Re}[S - N_z^2]$$

$$\approx -\frac{N_\perp^2 \beta_e}{2} z_0 \sqrt{\pi} \exp(-z_0^2) \operatorname{Re}[S - N_z^2]$$
を得る。

最後に、電子の TTMP に関する項を考える。分散式(4-13)の第1項目において近 似を用いることで電子の TTMP に関する分散式虚数部 Im[G_{TTMP}]が

$$Im[G_{TTMP}] \simeq Im\left[\frac{K_{zz} - N_x^2}{K_{zz}}(K_{xx} - N_z^2)(K_{yy} - N_x^2 - N_z^2)\right]$$

$$\simeq Im\left[(K_{xx} - N_z^2)(K_{yy} - N_x^2 - N_z^2)\right]$$
(4-30)

$$K_{yy} \approx 1 + \frac{i\sqrt{\pi}\omega_{pe}^{2}z_{0}}{\omega^{2}}\exp(-\mu_{e})\left[2\mu_{e}I_{0} - 2\mu_{e}I_{0}'\right]w(z_{0})$$

$$\approx 1 + \frac{i\sqrt{\pi}\omega_{pe}^{2}z_{0}}{\omega^{2}}\frac{k_{x}^{2}v_{te}^{2}}{\omega_{ce}^{2}}\exp(-z_{0}^{2})$$

の関係から

$$Im[G_{TTMP}] \approx Im\left[(K_{xx} - N_z^2)(K_{yy} - N_x^2 - N_z^2)\right]$$

$$\approx \left\{ Re\left[(K_{xx} - N_z^2)\right] \right\} \left\{ \frac{\sqrt{\pi}\omega_{pe}^2 z_0}{\omega^2} \frac{k_x^2 v_{le}^2}{\omega_{ce}^2} \exp(-z_0^2) \right\}$$
(4-31)

$$\approx \sqrt{\pi} z_0 \beta_e N_\perp^2 \exp(-z_0^2) Re\left[(K_{xx} - N_{ll}^2)\right]$$
である。ただし $k_x = \omega N_\perp / c, k_z = \omega N_{ll} / c$ である。

式(4.16)、式(4.19)、式(4.29)、式(4.23)、式(4.29)、式(4.31)を式(4.13)に代入してま
とめると、速波の分散式Gが
$$G = \operatorname{Re}[G_{ion}] + i \operatorname{Im}[G_{ion}] + i \operatorname{Im}[G_{Landau}] + i \operatorname{Im}[G_{cross}] + i \operatorname{Im}[G_{TTMP}]$$
$$\simeq \left\{ (K_{xx} - N_{//}^{2})(K_{yy} - N^{2}) + K_{xy}^{2} \right\} + i \operatorname{Im}[G_{ion}]$$
(4-32)
$$+ i N_{\perp}^{2} \sqrt{\pi} \exp(-z_{0}^{2}) \left\{ \frac{2N_{//}^{2}(S - N^{2})}{|Z'|^{2}} \frac{\omega^{2}}{\omega_{pe}^{2}z_{0}} + \frac{\beta_{e}}{2} \operatorname{Re}[K_{xx} - N_{z}^{2}] \right\}$$
$$\geq \mathrm{Eu} \oplus \mathbb{C} \oplus \mathbb{C} \oplus \mathbb{C}$$

4-3 光線追跡法の原理

光線追跡法は波の伝播と減衰などを調べるためにMcVeyら[1]によって考案された手法である。波の波面の位置ベクトル \bar{r} と波数ベクトル \bar{k} が

$$\frac{d\bar{r}}{dt} = -\frac{\partial G}{\partial \bar{k}} / \frac{\partial G}{\partial \omega} \qquad (4-33)$$
$$\frac{d\bar{k}}{dt} = \frac{\partial G}{\partial \bar{r}} / \frac{\partial G}{\partial \omega} \qquad (4-34)$$

の2つの方程式の時間発展を解くことによって求めることができる。ここでGは 波の分散式である。波の伝搬はコールド(冷近似)プラズマの分散式で十分の精 度が得られるのでこの分散式を採用した。波のエネルギー減衰計算には熱プラズ マの分散式を採用した。波のエネルギーの減衰率 E/E₀は波数の虚数部 k_iを用いて、

$$E/E_0 = \exp\left(-2\int k_i \cdot dr\right) \qquad (4-35)$$

と与えられる。ここで *E、E*₀、*k*_iはそれぞれ波のエネルギー、波のエネルギーの初期値である。波数ベクトルの虚数成分は、Re[G]=0、波数ベクトルの虚数成分は実数成分よりもじゅうぶん小さいという近似を用いて

$$G(k_r + ik_i) = \operatorname{Re}[G] + i\operatorname{Im}[G]$$

= $\left\{\operatorname{Re}[G] + \frac{\partial \operatorname{Re}[G]}{\partial k_r}ik_i\right\} + i\left\{\operatorname{Im}[G] + \frac{\partial \operatorname{Im}[G]}{\partial k_r}ik_i\right\}$
 $\approx i\left\{\frac{\partial \operatorname{Re}[G]}{\partial k_r}k_i + \operatorname{Im}[G]\right\} = 0$

すなわち

$$\operatorname{Im}[G] = -\frac{\partial \operatorname{Re}[G]}{\partial k_r} k_i \qquad (4-36)$$

と計算することが出来る。式(4-35)に式(4-36)を代入することにより

$$E/E_0 = \exp\left(2\int \operatorname{Im}[G] / \frac{\partial \operatorname{Re}[G]}{\partial k_r} \cdot dr\right) \quad (4-37)$$

と変形され、さらに式(4-34)を用いて。

$$E/E_0 = \exp\left(-2\int \operatorname{Im}[G] / \frac{\partial \operatorname{Re}[G]}{\partial \omega} dt\right) \quad (4-38)$$

が得られる。本研究ではこの式(4-38)を波のエネルギー減衰の計算に用いた[5,6]。 速波の分散式はイオンによる項 G_{ion} と電子による項 G_{electron} に分けることができ る。さらに電子による項はランダウ減衰 G_{Landau} による項と TTMP による項 G_{TTMP} とその2つの交差項 G_{cross} に分けることができる。従って、波のエネルギーがどの 項によって減衰されているのかをそれぞれ求めることが可能である。

4-4 計算パラメータと適用妥当性

計算に用いたプラズマおよび装置パラメータは、LHD 実験で普通に得られる条件を採用した。磁気軸 R_{ax} =3.6m、電子密度分布 n_e = $n_{e0}(1-p^8)$ 、中心電子 n_{e0} = 2.0x10¹⁹m⁻³ 温度分布 T= $T_0(1-p^2)$ 、中心温度 T_0 = T_{e0} = T_{i0} = 3.0keV である。ここで

ρは規格化小半径であり、プラズマは電子と水素である。密度と電子温度の分布の グラフを図 4-3 に示す。



図 4-3 計算に用いた(a)電子密度と(b)電子温度の分布。横軸は規格化小半径o。

計算は4つの条件 (a) f= 75.0MHz, B_T = 1.5T, $k_{/}$ = 13.9m⁻¹ ($N_{/}$ = 8.8), (b) f= 75.0MHz, B_T = 2.75T, $k_{/}$ = 13.9m⁻¹ ($N_{/}$ = 8.8), (c) f= 38.47MHz, B_T = 1.5T, $k_{/}$ = 5.0m⁻¹ ($N_{/}$ = 6.2)および (d) f= 38.47MHz, B_T = 2.75T, $k_{/}$ = 5.0m⁻¹ ($N_{/}$ = 6.2) を想定して行った。ここで B_T は磁気軸でのトロイダル磁場、 $k_{/}$ は波数ベクトルの磁場に平行成分であり、光線追跡計算の初期値である。実験条件は表 4-1 にまとめる。

	周波数	トロイダル磁場	使用アンテナ	N//	テーマ
条件(a)	75.00MHz	1.50T	コムラインアンテナ	8.8	電子加熱
条件(b)	75.00MHz	2.75T	コムラインアンテナ	8.8	競合
条件(c)	38.47MHz	1.50T	ループアンテナ	6.2	競合
条件(d)	38.47MHz	2.75T	ループアンテナ	6.2	イオン加熱

表 4-1 計算条件一覧



(a)低磁場、高周波数のため3倍と4倍の高次高調波サイクロトロン共鳴層 が見られる、(b)イオンの2倍高調波加熱と電子加熱の競合、(c)イオンの2 倍高調波加熱と電子加熱の競合、物理的には(b)と同じ配位、(d)イオンサイ クロトロン加熱として1倍のサイクロトロン共鳴層がプラズマ内に位置し ている。

図 4-4(a)から(d)において、高次イオンサイクロトロン共鳴層と最外殻磁気面の位置 を示す。ケース(a)と(b)は N/=8.8 であり、コムラインアンテナを用いて周波数 75.0MHz の速波を入射する実験を想定している。ケース(a)において、イオン加熱 に寄与する低次のイオンサイクロトロン共鳴層をプラズマ内から除外することが できるが、3次と4次の高次共鳴層がプラズマ内に存在している。ケース(b)にお いて、プラズマ内に第2高調波の共鳴層が存在しているため、イオン加熱と電子 加熱の競合が予想される。ケース(c)と(d)において、既存のループアンテナを用 いて周波数38.47MHzの速波を入射する実験を想定している。ケース(c)において、 プラズマ内部に第2高調波の共鳴層が存在している。波のエネルギーの減衰とい う観点ではケース(b)とケース(c)は物理的には同じ加熱過程であることが分かる。 ケース(d)において、基本波のイオンサイクロトロン共鳴層がプラズマ内に存在す る。ケース(d)はLHD実験で実際にイオン加熱が行われている条件である。

計算を始める前に光線追跡法の適用妥当性を調べる。光線追跡法を適用するためには WKB 近似が成立する必要がある。ICRF 帯(数十 MHz)では波長が長くなり WKB 近似が成立しない可能性があるので、光線追跡法の適用妥当性を調べる。

WKB 近似の成立する条件は $\frac{1}{k^3} \frac{dk^2}{dz} \ll 1$ である(例えば文献[7])。速波の分散式 は近似的に $\omega^2 \simeq k^2 v_A^2$ と書くことができる。光線追跡計算を行った条件について、 磁場に垂直方向の波長をそれぞれ示すと、水素プラズマ、中心密度 n₀=2.0x10¹⁹m⁻³ のとき、波の波長λは

$$\lambda = 2\pi/k \simeq 2\pi / \sqrt{\frac{\omega^2}{\upsilon_A^2}} \simeq \frac{2\pi B[T]}{1.29 f[MHz]}$$

であるので、ケース(a)のとき波長 λ =9.74cmとなる。一方、実験装置(LHD)の 小半径 r_a は r_a =60cm である。したがって WBK 近似の評価は

$$\frac{1}{k^3}\frac{dk^2}{dz} = \left(\frac{\omega^2}{v_{A0}^2}\frac{n}{n_0}\right)^{-3/2}\frac{\omega^2}{v_{A0}^2}\frac{1}{n_0}\frac{dn}{dz} \sim \frac{v_{A0}^2}{\omega^2}\frac{1}{r_a} = \frac{1}{k}\frac{1}{r_a} = \frac{1}{2\pi}\frac{\lambda}{r_a} \approx 0.026 \ll 1$$

となり、プラズマ中を伝搬する波においては WKB 近似が成立する範囲にあると考えられる。

4-5 計算結果

4-5-1 電子加熱評価

計算結果を図 4-5(a)-(d)に示す。軌跡がトロイダル方向に一周したら計算を止めている。また波のエネルギーが 99%減衰した場合も途中で計算を中止している。





図 4-5 計算結果

左列の赤線は光線追跡法によって求めたある波面の軌跡を LHD の上から見 た図である。黒線はプラズマの再外殻磁気面を表す。LHD は幾何学的に複雑 な形状をしているので波面が戻っているように見える点もあるが、波はカッ トオフで反射を繰り返しながら伝搬している。右列はエネルギーの分配図で ある。横軸のsは波が進んだ距離、RはLHDの大半径、Landauと書かれた領 域はLandau減衰によるエネルギー吸収、TTMPと書かれた領域は走行時間減 衰と交差項によるエネルギー吸収、ionと書かれた領域はイオンサイクロトロ ン共鳴減衰によって吸収されたエネルギーである。

計算条件(a)-(d)はそれぞれ図 4-4(a)-(d)に対応している。図中の太線で書かれた境界 の線は最外殻磁気面(LCFS: Last Closed Flux Surface)である。速波はR遮断層の 内側で伝搬可能である。LHDの場合、R遮断層はヘリカル形状をなしている LCFS の少し内側に位置している。

図 4-5 の左側のコラムに LHD を上から見た波面の軌跡、右側のコラムにイオン および電子に吸収されたエネルギーの割合を示している。横軸の光線の軌跡長 s を LHD の円周 2πR で規格化している。図 4-5(a)において、電子のエネルギー吸収 がイオンのそれよりも大きいことが分かる。電子に関して、TTMP による吸収は Landau 減衰による吸収よりもわずかに大きい。図 4-5(b)において、イオンの第 2 高調波加熱と電子の減衰が競合を起こすと思われたが、電子加熱よりもイオン加 熱の方が大きかった。このことから電子加熱をおこすためには、低次のイオンサ イクロトロン共鳴層をプラズマ内に存在しない状態にし、イオンサイクロトロン 共鳴加熱が起こらないようにする必要がある。またループアンテナよりも大きな N₂を採用するべきであることが分かった。図 4-5(c)において、波のエネルギーはケ ース (b)と同様に第 2 高調波のイオンサイクロトロン共鳴層によってイオンに吸 収されている。ここで図 4-5(c)に示すように波のエネルギーの局所的な減衰が起こ っている。これは N₀が小さい速波がイオンサイクロトロン共鳴層を通過したため に生じた現象である。すなわちイオンに関する吸収の項も考慮したプラズマ(熱 いプラズマ)の分散式(4-19)の虚数成分に含まれる zo すなわち 1/k/成分が寄与した と解釈できる。k_lが非常に小さい値の場合、Im[Gion]が非常に大きな値となり、吸 収が大きくなった。本計算において、波面の追跡には冷たいプラズマの分散式 (4-16)、波の減衰・加熱には熱いプラズマの分散式(4-19)と2種類の分散式を用い ているが、分散式を実数成分と虚数成分に分けるこの近似方法はこの点において は成立していない可能性がある。しかし、k/シフトの影響で k/=0 の状態のままイ オンサイクロトロン共鳴層を通過する確立は極めて小さいため、k/や計算開始地点 を変えていろいろな軌跡の平均をとることによって、エネルギー減衰の見積もり にはほとんど影響を及ぼさないと思われる。図 4-5(d)において、イオンの減衰が電 子の減衰よりも圧倒的に大きかった。LHD のプラズマ実験においてイオン加熱に 成功しており[8-12]、この結果を光線追跡法計算でも定性的に示すことができた。 ただし少数イオン加熱は少数イオンの含有量が重要であるため[マイノリティ加 熱」、実験結果と計算結果を比較するためには、さらなる詳細な解析が必要である ことに注意する。

4-5-2 $k_{//}$ アップシフト

第4-1節で述べたとおり、電子による波の吸収の大きさは $N_{//}$ が大きければ大きいほど強くなる (図 4-1)。この特徴は光線追跡法による分析でも確認できる。しかし速波伝搬中の $N_{//}$ はその初期値だけで決まるものでなく、プラズマ中を伝搬する間に波数 $k_{//}$ すなわち $N_{//}$ も変化する。 $k_{//}$ は電子加熱に大きな影響を与えるのでこの特徴は非常に重要である。

k_{//}アップシフトのメカニズムを調べるためにトカマク磁場配位とヘリカル磁場 配位との2つの磁場で光線追跡を行い比較した。ヘリカル磁場は MAGN[12]を採 用し、トカマク磁場は

$$B_{p}(r) = \frac{B_{0}a^{2}}{rq_{a}\left(R_{0} + r\cos\theta\right)} \left[1 - \left(1 - \frac{r^{2}}{a^{2}}\right)^{q_{a}}\right] \quad (4-39)$$

を採用した[13]。ここで B_p はポロイダル磁場、 B_0 はトロイダル磁場、 R_0 は主半径、a はプラズマ小半径、 θ はポロイダル角、 q_a は r=a における安全係数である。.

図 4-5(a) と 4-5(b)はそれぞれ B_T = 1.5T と 2.75T のヘリカル磁場における計算 結果であり、縦軸は $k_{//}$ 、横軸は $2\pi R$ で規格化した波面の軌跡を示してある。図 4-5(c) と 4-.5(d)はそれぞれ B_T = 1.5T と 2.75T のトカマク磁場における計算結果である。 ヘリカル磁場配位の k//シフト(アップシフトもダウンシフトも含む)はトカマク 配位のシフトよりもずっと大きかった。これはヘリカル配位では強いリップルが 存在するためであり、トロイダル配位では保証されているはずのトロイダルモー ド数の保存が崩れるためであると推察している。



図 4-5 トカマク型磁場配位とヘリカル型磁場配位における k// (a)と(b)はヘリカル磁場配位における計算結果、(c)(d)はトカマク磁場配位にお ける計算結果。ヘリカル磁場配位ではトカマク磁場配位に比べて k//の変化が 大きい。大きな k//では電子加熱が起こりやすい。

4-6 本章のまとめ

LHD の4つのケースにおいて光線追跡法を用いて解析計算を行った。ケース(a) (f= 75.0MHz, $k_{//}$ = 13.9m⁻¹, B_T= 1.5T, N_{//}=8.8; コムラインアンテナ)において、電子による速波の減衰がイオンによる減衰よりも大きかった。ケース(b) (f= 75.0MHz, $k_{/}$ = 13.9m⁻¹, B_T= 2.75T, N_{//}=8.8; コムラインアンテナ)において、電子減衰はイオン減衰 に比べて弱かった。ケース(c) (f= 38.47MHz, $k_{//}$ = 5.0m⁻¹, B_T= 1.5T, N_{//}=6.2; ループア ンテナ)において、電子加熱に比べてイオンの第 2 高調波加熱が支配的であった。 ケース(d) (f= 38.47MHz, $k_{//}$ = 5.0m⁻¹, B_T= 2.75T, N_{//}=6.2; ループアンテナ)において、 基本波によるイオン加熱が支配的であった。

光線追跡法による計算において、ヘリカル配位では k//の値が著しく変化する ことが分かった。同じ装置サイズ・プラズマパラメータのトカマク配位で同様の 計算を行った。ヘリカル配位の k//-シフトはトカマク配位のそれよりも大きいこと が確認された。ヘリカル配位ではヘリカルリップルとトカマクリップルとが存在 していることが k//シフトを大きくする要因となっていると思われる。k//シフトは ヘリカル配位に固有の現象であり、電子加熱の強さに対して大変重要な役目を担 っていると考えられる。

第4章 参考文献

[1] B. D. McVEY, "A RAY-TRACING ANALYSIS OF FAST-WAVE HEARING OF TOKAMAK," *Nuclear Fusion* **19**, 461 (1979).

[2] T. H. Stix, "WAVES IN PLASMA", AIP (1992).

[3] 高村秀一、「プラズマ加熱基礎論」、名古屋大学出版会、(1986).

[4] 宮本健郎、「プラズマ物理入門」、岩波書店、(1991).

[5] 鳥居祐樹、「ICRF 領域速波及び遅波を用いたヘリカル磁場配位プラズマの加熱研究」、名古屋大学博士論文、(2004).

[6] N. Takeuchi, *et al.*, "Variation of $N_{//}$ and its Effect on Fast Wave Electron Heating on LHD," to be published in *J. Plasma Fusion Res. SERIES* **6**, (2004).

[7] R. B. White, "THEORY OF TOKAMAK PLASMA," North-Holland Physics, 332 (1989).

[8] K. Saito, *et al.*, "Ion and electron heating in ICRF heating experiments on LHD," *Nuclear Fusion* **41**, 1021 (2001).

[9] T. Watari, *et al.*, "The performance of ICRF heated plasmas in LHD," *Nuclear Fusion* **41**, 325 (2001).

[10] T. Mutoh, *et al.*, "Ion cyclotron range of frequencies heating and high-energy particle production in the Large Helical Device," *Nuclear Fusion* **43**, 738 (2003).

[11] R. Kumazawa, *et al.*, "Confinement characteristics of high-energy ions produced by ICRF heating in the large helical device," *Plasma Phys. Control. Fusion* **45**, 1037 (2003).

[12] Y. Torii, *et al.*, "Derivation of energy confinement time and ICRF absorption in LHD by power modulation," *Plasma Phys. Control. Fusion* **43**, 1191 (2001).

[13] 渡辺二太、「プラズマ分散関数の高精度・高速数値計算法」 核融合研究 65,556 (1991).

[14] K. -L. Wong and M. Ono, "RADIO-FREQUENCY WAVE TRAJECTRIES FOR CURRENT DRIVE IN TOKAMAK REACTORS," *Nuclear Fusion* **23**, 805 (1983).

第5章 LHD プラズマ電子加熱実験

5-1 はじめに

前章において ICRF 速波の電子加熱機構と具体的な実験パラメータを用いてそ の評価を示した。ICRF 速波を利用した電子加熱にはいくつかの手法があり、世界 の核融合装置において実験がなされている[1-6]。有効な電子加熱実験を行う方法 として、(1)高 Te電子加熱:電子サイクロトロン共鳴層がプラズマ中心に位置し ている磁場配位において大電力 ECH パワーを入射し、ICH や NBI を重畳して電子 温度 T。と電子密度 n。の値を上げる方法、(2) 高次高調波電子加熱:低次のイオン サイクロトロン共鳴層がプラズマ内に存在しないような磁場配位においてランダ ウ減衰や走行時間減衰による電子加熱を狙う方法、(3)モード変換加熱:2種イオ ン混成共鳴層において速波からモード変換したイオンバースタイ波の電子加熱、 などがある。核融合科学研究所にある LHD において第3サイクル実験において ICRF 速波を用いたモード変換電子加熱に成功している[7,8]。コムラインアンテナ を用いた LHD プラズマの速波電流駆動実験に先立ち、電子加熱の可能性を検討す るため、ループアンテナを用いて電子加熱の可能性を調べる。電子ランダウ減衰 の強さは式(4-23)から分かるように、電子温度 Teとプラズマ電子密度 neとに依存 している。したがって、電子加熱がイオン加熱よりも弱い加熱機構である一方で、 この2つのパラメータの値が変化したとき LHD のプラズマ実験において電子加熱 が起きる可能性が高くなる。また電子加熱は速波アンテナの屈折率 N//にも依存す るが、コムラインアンテナの N//(=8.8) よりも小さい N//(=6.6) を持つループア ンテナで電子加熱が起こるかどうか物理的に興味深い点である。本章では LHD に おいてループアンテナを用いた電子加熱実験の可能性について調べる。

第5-2節において、高T_eが達成できるように電子サイクロトロン共鳴層がプ ラズマ中心に位置し、イオンサイクロトロン共鳴層がプラズマ内に存在する磁場 配位における実験結果を示す。第5-3節において、コムラインアンテナを利用 する電子加熱実験を模擬した低磁場配位における実験結果を示す。第5-4節に おいてループアンテナを使用した電子加熱実験で得られた結果をまとめ、コムラ インアンテナを用いた有効的な電子加熱実験の条件を提案する。

121

5-2 高T。電子加熱実験

2004 年度の LHD 第8サイクル実験において、高 T_e電子加熱と高次高調波電子 加熱と2つの方法で電子加熱実験を試行した。まず本節では高 T_e電子加熱実験に よって得られた結果を示す。実験条件は、プラズマに入射する高周波電力の周波 数 f=38.47MHz、トロイダル磁場 B_t=2.829T、磁気軸の位置 R_{ax}=3.5m、プラズマ 断面の大きさを示す指標 γ =1.254、プラズマ断面の平均的な円形度を示す指標 B_q = 100%であり、ヘリウムプラズマである。この時のイオンサイクロトロン共鳴層 の位置を図 5-1 に示す。



図 5-1 高 Te磁場配位におけるイオンサイクロトロン共鳴層の位置

電子加熱に寄与する電子サイクロトロン共鳴層がプラズマ中心に位置するが、イ オン加熱に寄与する H イオンサイクロトロン共鳴層もプラズマ内に存在すること に注意する必要がある。ランダウ減衰も走行時間磁気減衰もイオンサイクロトロ ン加熱に比べて弱い加熱機構であるため、低次のイオンサイクロトロン共鳴層が プラズマ中に位置している場合、ICRF を利用して電子加熱を起こすためには ECH でじゅうぶんに電子温度を高くしておく必要がある。

プラズマの電子密度 n_e は電子加熱と密接な関係があるため、密度を変えて実験を行った。ECH 生成加熱プラズマに加熱電力 $P_{ECH}=0.65$ MW と $P_{ICH}=0.5$ MW を入射した実験の放電波形図 5-2 に示す。



図 5-2 高 T_e電子加熱実験 (n_e=1.5x10¹⁹m⁻³、B=2.829T)の放電波形(a)入射電 力、(b)密度と蓄積エネルギー、(c)電子温度(拡大)、(d)イオン温度(拡大)

図 5-2(a)には ECH 加熱電力、ICH 加熱電力、ECE によって測定された 4 ヶ所(プラ ズマ規格化小半径p=0.061, 0.311, 0.613, 0.832)の電子温度 Te の時間発展が図示され ている。図 5-2(b)にはプラズマ蓄積エネルギーWp、線平均電子密度 ne を示してい る。電子温度 T_eの詳細な変化を調べるために、図 5-2(c)に ICH 電力入射の前後時 間を拡大した図を示した。図 5-2(d)はイオン温度である。ICH が入射された場合は プラズマの中心部 (ρ =0.061、0.311)の T_eが上昇し、プラズマの外側 (ρ =0.832) の T_eが若干減少していることが分かる。一方、ICH 入射電力を遮断する瞬間に着 目すると、切断から 200ms ほどの遅れを伴ってプラズマの中心側の T_eが下降し、 外側の T_e が上昇を始めている。また ICH 放電中に密度が 1.5 x10¹⁹m⁻³ から 1.8x10¹⁹m⁻³まで上昇する現象も確認した。図 5-2(d)からイオン温度は電子温度より も低く示しているが、高エネルギーイオンと電子のエネルギーとの間で熱のやり 取りがあったことも考えられる。この時の実験パラメータで光線追跡を行うと電 子加熱の強さが評価できる。結果を図 5-3 に示す。ループアンテナは k₀が小さい ことと密度が低かったことからイオン加熱が支配的であった。一方で、図 5-2(b) を見ると ICH が入射されている時間に密度 n_eが上昇している。図 5-2(d)のイオン 温度があまり変化していないことも考慮に入れると、入射した ICH 電力はプラズ マと結合しなかった可能性が高い。



図 5-3 光線追跡法による、実験パラメータのエネルギー分配図

次に同じくヘリウムプラズマで電子密度を下げ、n_e=0.8x10¹⁹m⁻³(ICH 入射直前の値)として行った実験結果を図 5-4 に示す。





この図 5-4 から、前の 2 例と異なり ICH 入射直後からプラズマ中心部の温度が上 昇し、加熱電力遮断直後から電子温度 T_eが減少し始めている。この時間差は本放 電の場合約 100ms であり、図 5-2 の場合の 200ms よりも短い。前の二例の場合は、 実験で設定した He プラズマに真空壁からのリサイクリングで H イオンが混入し、 少数イオン加熱が起こっているものと推定する。この状況では、電子加熱機構は 加速された高エネルギーイオンと電子のエネルギー交換による過程である。この 場合高周波電力遮断直後の電子温度変化はイオンと電子のエネルギー交換時間で 規定される。その時間は、τ_s=200ms 程度となり、実験で観測された値とほぼ一致 する。一方電子密度の少ない場合には、相対的に混入する H イオン密度が減少し、 高エネルギーイオンからの加熱効果が少なくなり、速波からの直接電子加熱を示 唆している。この場合モード変換による電子加熱の可能性も検討する必要があり、 H と He イオン比率、電子加熱分布、モード変換場所の計算などの検定により、さ らに研究を続行する必要がある。

5-3 高次高調波電子加熱実験

高次高調波 ICRF 速波を用いた電子加熱は弱い加熱機構である。第4章の光線追 跡法の計算結果で示したように、プラズマ内に低次のイオンサイクロトロン共鳴 層が存在すると速波のエネルギーを電子に選択的に吸収させるのは難しい。ラン ダウ減衰や TTMP などの過程をとおして、直接電子加熱を起こすためには、低磁 場配位においてプラズマ内のイオンサイクロトロン共鳴層が高次のものだけにす る必要がある。本節ではイオンサイクロトロン共鳴層をプラズマ内に存在しない 磁場配位においてランダウ減衰や TTMP を狙った実験の結果を示し、電子加熱の 可能性を検討する。

5-3-1 He プラズマ実験

コムラインアンテナを用いた電子加熱実験を模擬するために、既設のループア ンテナでの電子加熱実験を試みた。そのためプラズマパラメータおよび実験条件 を以下のように選択した。通常 ICRF 加熱実験で使用する周波数は 38.47MHz であ る (コムラインアンテナの中心周波数は 75MHz 付近)。そのため磁場 B=1.5T、 R_{ax}=3.6m を選択した。入射パワーP_{ICH}=500-1000kW である。プラズマガスは He で ある。この時のイオンサイクロトロン共鳴層の位置を図 5-4 に示す。第三次高調波 と第 4 次高次高調波の共鳴層がプラズマ内に位置していることが分かる。この実 験で行われた 2 つの典型的な放電波形を図 5-5 に示す。プラズマは ECH で初期プ ラズマを生成し、P_{NBI}=1MW の NBI で加熱維持されており、そのプラズマに ICH 加熱電力を入射している。磁場強度が低いために ECE 計測による電子温度測定は、 内側の磁場強度の高い場所に限定されている。そのため測定データは、規格化小 半径p=0.611 と 0.912 の電子温度の時間変化を示している。トムソン散乱計測で測 定されたプラズマの中心部の電子温度を最低部の列に図示する。



トロン共鳴層 高次高調波電子加熱実験(He ガス)におけるサイク 図 5-5 T



高次高調波電子加熱実験の放電波形 図 5-6

図 5-6 から ICH 単独入射(右側列)の場合には、電子温度の変化が少ない。一方、 ECH 加熱中に ICH を重畳させる(左側列)と、p=0.611 と 0.912 のプラズマ外側に おいては、電子温度上昇は認められないが、トムソンデータによる磁気軸中心部のT_eに増加が認められる。ICH 加熱電力の遮断後トムソンの電子温度は早い減衰を示しており、プラズマ中央部での電子加熱の存在を示唆しているが、計測データに細かい時間分解能がないために詳細な解析は難しい。ECH と ICH が重畳した際に直接電子加熱の可能性を、今後の研究テーマとしてさらに研究を推進すべきである。

5-3-2 Hプラズマ実験

水素イオンプラズマ実験のため、磁場を下げて電子加熱実験を行った。波の入射 エネルギーを電子に伝えるためには、低次のイオンサイクロトロン共鳴層をプラ ズマ内から除外することが必要である。そのため、トロイダル磁場は1.0Tと0.75T の2つの場合で行った。それぞれの場合におけるイオンサイクロトロン共鳴層の 位置と光線追跡法[2]による加熱の評価を図 5-7 に示す。



図 5-7 実験条件におけるイオンサイクロトロン共鳴層の位置と光線追跡法 による加熱の評価(a)B=1.0T、(b)B=0.75T。

トロイダル磁場が 1.0T の時は 2 倍と 3 倍のイオンサイクロトロン共鳴層が、0.75T の時は 3 倍と 4 倍のイオンサイクロトロン共鳴層がプラズマ内に存在しているこ とが分かる。共鳴層の位置や光線追跡法の計算には T_{e0} =3keV、 n_{e0} =2.0x10¹⁹m⁻³、 $k_{//}$ =5.0m⁻¹ (この値は速波加熱アンテナの構造から計算される典型的な波数である) を適用した。電子温度が十分に高ければ B_t =1.0T においてイオン加熱と電子加熱の 競合が、 B_t =0.75T において電子加熱が確認できると予測される。

B_r=1.0T の場合の実験データを図 5-8 と図 5-9 に示す。前図と同じように NBI 加熱でプラズマ中心密度、0.2-1.1x10¹⁹m⁻³の間で変えて維持されている。2 種類の密度において、それぞれ ICH 入射ありと入射なしとでその結果を比較した。図 5-8 に密度が 0.7x10¹⁹m⁻³の場合の放電波形とトムソン計測による電子温度の結果を示す。ICH 加熱 P_{ICH}=0.5MW は ECH と一部重複して 1.3 秒から 1.8 秒まで入射されている。ICH 加熱電力入射に伴い密度が上昇する傾向が見られたので、ICH 入射無しの比較の放電においては放電中に H ガスを入射して密度を上昇させ、電子密度を同じレベルにした。なお磁場が 1.0T よりも低い場合は ECH でなく NBI スタートアップとし、プラズマの点火と維持を行った。



(左列) ICH 入射あり、(右列) ICH 入射なし



している。光線追跡法によるモデル計算の結果では T_{e0}~3.0keV としたので、ICRF 速波の領域で電子加熱がおこるためにはより高い電子温度が必要だと思われる。 ICH 入射ありなしに関わらず電子温度に変化は見られなかった。図 5-8 において蓄 積エネルギーWp の上昇があり、速波のエネルギーが電子かイオンにのどちらかに 吸収されたと解釈できる。しかしながら Wp と n_eとは密接な関係があり、n_eが上 がれば Wp も増加しており、図 5-8 右列の Wp に注目すると ICH 電力入射なしの 状態においても密度が上がれば Wp が左列と同じくらい上昇しているので、ICH パワーは電子にもイオンにも伝達されていないと解釈できる。

次に密度を下げて $n_e=0.4x10^{19}m^{-3}$ とし、その実験結果を図 5-9 に示す。密度が低く、電子サイクロトロン共鳴層が 3 倍となるため、ECH 電力は電子に吸収されにくい。ICRF の入射による T_e の変化することは確認できなかった。ICRF 速波による電子加熱を起こすにはより高い T_e が必要であることが分かる。





図 5-10 ne=0.4x10¹⁹m⁻³、B=0.75Tの放電波形 (左列) ICH 入射あり、(右列) ICH 入射なし

最後に磁場を 0.75T に下げ、低次のイオンサイクロトロン共鳴層を完全にプラズ マから除外した。そのときの放電波形を図 5-10 に示す。電子密度は 0.4x10¹⁹m⁻³ で ある。ECH 電力の入射の差異があるものの、図 5-10 の放電波形は図 5-9 の放電波 形とよく似ている。ICH 電力の 500kW 入射によりトムソン計測による電子温度に 変化は確認できなかった。

水素プラズマ実験のパラメータで光線追跡法を用いて電子加熱が起きるかどう か調べた。図 5-11 に電力分配の計算結果示す。図は波面がトロイダル方向に約 1 集したときのエネルギーを示す。低次のイオンサイクロトロン共鳴層が存在しな いので電子の吸収が支配的となっている。水素プラズマ実験では ICRF の入射電力 がプラズマの電子と結合しなかったように見えた。一方、ヘリウムプラズマ実験 で ECH と重畳すると電子温度が上がって見えた。今後さらなる解析が必要である。



5-4 本章のまとめ

本章においてループアンテナを用いたLHDプラズマの電子加熱実験の結果を示し、イオンサイクロトロン速波の電子加熱実験の可能性について調べた。

以下に実験の結果をまとめる

1)高 T_e実験(B_t=2.829T、R_{ax}=3.5m、He ガス:電子サイクロトロン共鳴層がプ ラズマ中心に位している配位):ICH 電力を入射すると、ECE 計測で測定した電子 温度に変化が観測された。プラズマ中心部は電子温度が上昇し、周辺部分は少し 減少した。ICH 電力遮断 200ms 後に電子温度が下がり始めてきたのでこれは電子 加熱が起きたのではなくイオンからエネルギーが交換されたと解釈できる。ただ し ICH 遮断後の電子温度減衰から電子加熱分布を測定するためにはさらに詳細な 実験と解析が必要である。

2) 高次高調波電子加熱実験(B_t=0.75T-1.5T、R_{ax}=3.6m、He ガスもしくはH ガス:

低次のイオンサイクロトロン共鳴層がプラズマ内に位置する配位): ECH に ICH を重畳させると重畳している区間のみ電子温度の変化率が大きくなった。ランダウ減衰や TTMP などの弱い電子加熱機構で加熱を起こすには高 T_e、高 n_eが必要であることを示唆していることが確認できた。

3) コムラインアンテナとループアンテナとの大きな違いは、励起する速波の屈 折率($N_{//}$)の大きさである。第4章、第5章の光線追跡法による計算においては、 $k_{//}=5.0m^{-1}$ とした。しかし実際のループアンテナの $k_{//}$ は電子加熱を起こすには小さ すぎる可能性が高い。電子加熱・電流駆動を目的とするならばパスバンド内で $N_{//}$ が選択できるコムラインアンテナは有効であろう。

第5章 参考文献

[1] T.Ogawa, *et al.*, "Radio Frequency Experiments in JFT-2M:Demon-stration of Innovative Applications of a Traveling Wave Antenna", in Fusion Energy 2000 (Proc.18th Int.Conf.,Sorrento,Italy,2000)paper IAEA-CN-77/EXP4/06.

[2] M.Ono, *et al.*, "Overview of the Initial NSTX Experimental Results", in Fusion Energy 2000 (Proc.18thInt.Conf.,Sorrento,Italy,2000)paper IAEA-CN-77/OV4/2.

[3] Y. Takase, *et al.*, "Initial results from the TST-2 spherical tokamak", Nucl. Fusion **41**, 1543 (2001)

[4] Y.Takase, *et al.*, "RF Wave Experiments on the TST-2 Spherical Tokamak", In Proc.2000Int.Congress on Plasma Phys. (Quebec, Canada,2000), Vol.III, p. 780

[5] P.T.Bonoli, *et al.*, "Mode conversion electron heating in Alcator C-Mod: Theory and experiment", *Phys.Plasmas* **7**,1886 (2000).

[6] J.R.Wilson, *et al.*, "High Harmonic Fast Wave Heating Experiments on NSTX", in Fusion Energy 2000 (Proc.18th Int.Conf., Sorrento, Italy, 2000) paper IAEA- CN-77/ EXP4/ 08.

[7] K. Saito, et al., Nuclear Fusion 41, (2001)

[8] N. Takeuchi, et al., J. Plasma Fusion Res. SERIES 5, (2002)

第6章 総括

6-1 本研究のまとめ

第1章では、エネルギー資源の問題から核融合研究の必要性を説明し、さらに 定常な核融合炉には非誘導電流駆動の研究が必須であることを述べた。核融合実 験装置における高速中性粒子入射と高周波電力による電流駆動研究の各種研究の 進展を紹介した。コムラインアンテナを開発するにいたった背景を説明し、本研 究の目的を示した。

第2章では、ヘリカル装置における電流分布制御の重要性を説明し、LHD での 非誘導電流駆動による MHD 安定化を検討した。電流駆動の計算方法を紹介し、電 流駆動用進行波アンテナであるコムラインアンテナの設計を紹介した。また従来 のコムラインアンテナと比較し、大面積であること、新しい概念を有する T 字型 のアンテナであることの特徴を示した。

第3章では、コムラインアンテナの等価回路を示し、モデル計算を行った。ま た模型アンテナにおける特性試験の実験でモードの分離に成功した。実機アンテ ナにおける測定結果を示し、最後に電流駆動効率向上のためにリング型電力合成 器を挿入したシステムの計算を行い、全体のシステムを構築した。

第4章では、光線追跡法を用いて電子加熱機構を評価した。速波の分散式と光線追跡法の原理を説明し、4つの実験例を想定して計算を行った。またヘリカル磁場配位とトカマク磁場配位の比較を行い、k/(N/)のアップシフトの振る舞いに違いがあることを示した。

第5章では、LHDにおける電子加熱プラズマ実験の結果をまとめ、コムライン アンテナを使用した電子加熱と電流駆動の可能性を検討した。

6-2 今後の展望

非誘導駆動電流による電流分布制御は、核融合プラズマの MHD 安定化や閉じ込め改善に関して期待されている手法である。コムラインアンテナを用いた実験は 中型トカマク JFT-2M や TST-2 で初期的な電流駆動実験が行われているが、駆動電 流の検出が容易であるヘリカル装置ではまだ行われていない。第4章で示したと おり、ヘリカル配位はトカマク配位に比べて k//のシフトが大きいことは、電子加熱や電流駆動においてその分布への影響が大きい。今後は LHD でコムラインアン テナを用いた高調波加熱実験および電流駆動実験を行い、その効果を検討する計 画を持っている。

光線追跡法において、イオンサイクロトロン加熱の周波数領域では、速波の波 長が長いためにWKB 近似が成立しないことが一般的に指摘されている。本計算パ ラメータではWKB 近似がほぼ成立し、速波の光線追跡法の適用妥当性を示したが、 カットオフの領域では波数が増大するためにWKB 近似が適用できない。本研究の 主題となる物理の理解においてはこの影響はないが、より精密な議論をするため には3次元波動解析コード(たとえばORION コードや TASK/WM コードなど)を 使った計算を行う必要がある。今後は3次元波動解析コードを用いて計算を行い、 その結果と光線追跡法の結果を比較し検討する予定である。

謝辞

本研究を進めるにあたって多くの方々から多大なご協力をいただきましたことを心から感謝いたします。

指導教官の渡利 徹夫教授、熊澤 隆平助教授には研究全般において懇切丁寧に ご指導いただきました。核融合科学研究所の ICRF 加熱グループの武藤 敬教授、 関 哲夫助手、斉藤 健二助手、新保 富士夫係長、野村 五郎技官、横田 光弘技官、 加藤 明己係長からは研究の進め方について多くの助言をいただきました。また LHD 共同研究としてコムラインアンテナについてご指導くださった東京大学の高 瀬 雄一教授、第4章の光線追跡法による計算について多くの助言をくださった渡 辺 二太教授には大変深く感謝いたします。また核融合科学研究所の LHD 実験グ ループの方々から多大な協力が得られたことを深く感謝いたします。また核融合 科学研究所助手の清水 昭博助手、京都大学非常勤研究員の鳥居 祐樹博士、名古 屋大学大学院生の野竹 孝志氏、大島 慎介氏、成廣 善三氏、星野 光保氏、濱村 賢 司氏、総合研究大学大学院生の松下 啓行氏、東京大学大学院生の笠原 寛史氏に は様々な面で協力していただき感謝しています。誠にありがとうございました。

本論文の作成にあたっては、名古屋大学大学院工学研究科の久木田 豊教授、名 古屋大学エコトピア研究機構の大野 哲靖助教授、筑波大学数理物質科学研究科の 市村 真助教授から貴重な御討論と御指導を頂きました。誠にありがとうございま した。

研究業績

学会誌等

第3章

"The Radio Frequency Characteristics of the Combline Antenna"

Takeuchi Norio, Kumazawa Ryuhei, Saito Kenji, Watari Tetsuo, Seki Tetsuo, Torii Yuki, Mutoh Takashi, Takase YuICHi and Yamamoto Taro *Journal of Plasma Fusion Research. SERIES* **5**, 314-317 (2002).

"OPTIMIZATION RESEARCH FOR THESTUDIES OF THE ELECTRIC PROPERTIES OF THE LHD COMBLINE ANTENNA"

N. Takeuchi, T. Watari, T. Seki, K. Saito, T, Watari, R. Kumazawa, T. Mutoh, K. Saito, Y. Torii, G. Nomura, A. Kato, F. Shimpo, Y. Takase, H. Kasahara, T. Taniguchi, H. Wada, N. Kasuga, K. Yamagishi, C.P. Moeller, M. Saigusa, Z. Yanping to be pubulished in *Fusion Science & Technology* (2005).

第4章

"Variation of $N_{\prime\prime}$ and its effect on fast wave electron heating on LHD"

Takeuchi Norio, Seki Tetsuo, Torii Yuki, Saito Kenji, Watari Tetsuo, Takase YuICHi, Kumazawa Ryuhei, Mutoh Takashi, Watanabe Tsuguhiro and Zhao Yanping to be pubulished in *Journal of Plasma Fusion Research. SERIES* **6** (2004).

国際会議等

第3章

"The Radio Frequency Characteristics of the Combline Antenna"

N. Takeuchi, K. Saito, R. Kumazawa, T. Watari, Y. Torii, T. Mutoh, T. Seki, T. Yamamoto, Y. Takase, F. Shimpo, G. Nomura, A. Kato, M. Yokota and LHD Experimental Group
Joint conference of 12th international Toki conference on plasma physics and controlled Nuclear Fusion and 3rd general scientific assembly of Asia plasma and fusion association, December 11-14, 2001, Toki-city, Japan

"Optimization of the LHD Combline Antenna in ICRF Heating"

Norio Takeuchi and LHD ICRF Group U.S.-Japan FY2001 Aichi, Japan, 1 March (2002).

第3章と第4章

"Optimization of the LHD Combline Antenna in ICRF Heating" Norio Takeuchi and LHD ICRF Group U.S.-Japan FY2001 Aichi, Japan, 1 March (2002)

第4章

"Ray tracing calculation for the fast wave electron heating on LHD"

N. Takeuchi, T. Seki, Y. Torii, K. Saito, T. Watari, Y. Takase, R. Kumazawa, T. Mutoh, and T. Watanabe

13th international Toki conference on plasma physics and controlled Nuclear Fusion, December 9-12, 2003, Toki-city, Japan