[II] 浮体に働く外力及び流体力の推定法に関する研究

大川	豊*・井」	: 令作*
影本	浩*・矢後	後 清和*
高井	隆三*・安藤	፟≰ 定雄*
星野	邦引、*	

												目
1.		緒	言·	•••••	•••••	•••••		•••••	• • • • • •	• • • • • • • •		15
2.		研	究の根	既要…	•••••	•••••	••••	•••••	• • • • • •	• • • • • • •		16
	2.	1	研究	目標	••••	•••••	•••••		• • • • • •	• • • • • • •	•••••	16
	2.	2	研究	概要却	らよい	び計画	町・		• • • • • •	•••••	•••••	16
3.		研	究実な	施内容	と結	帚果…	•••••	• • • • • • •	• • • • • •	•••••		17
	3.	1	浮体	に働く	、波))))))))))))))))))))	力特	性 …	• • • • • •	• • • • • • •	•••••	17
		3.1	l.1	支持》	孚体.	単独	••••		•••••	•••••		17
		3.1	l.2	複数	を持る	浮体積	詳・		•••••	•••••		20
		3.1	L.3	全体	孚体	に働	く波	強制	力の	推定注	去	27
	3.	2	浮体	に働く	(風	荷重,	流	れ荷	重お	よび		
			波	漂流フ	り特'	性 …	••••		•••••	•••••		30
		3.2	2.1	風荷重	£	••••	••••		•••••	•••••		31
		3.2	2.2	流れる	苛重	••••	•••••		•••••	•••••		32

1. 緒 言

多数の支持浮体で広大な甲板面積を有する上部構造 物を支持する形式の超大型浮遊式海洋構造物に働く外 カおよび流体力の推定法に関する研究は、浮体工法に よる海上空港建設に係わる評価のための技術調査研 究"(以後「海上空港の技術検討」と略す)において, 既に基本的な概念や当時の既存技術を駆使した様々な 手法が提案されている。基本的概念の一つは支持浮体 単独に働く流体力学的な力を基に、多数の支持浮体間 の流体力学的相互干渉効果を検討して浮体全体に働く 力を組み立てていこうとするものであり、他の一つは それらの力の組み立てを建造ユニットなどに代表され る想定実機の部分浮体に適用し、実験等による妥当性 の検討を行いつつ想定実機に拡張して適用していく方 法である。今回の研究においてもその概念は変わらな い。しかしながら、海上空港は上部構造物上への塔載 荷重が比較的平均化しているので支持浮体の形状は単

*海洋開発工学部

1	欠
-	~

	3.2.	3	波漂流	行	••••	•••••	••••		••••	•••••		34
3.	3 ∄	3体	に働く	流	体力	特性	:	••••	••••	•••••	•••••	36
	3.3.	1	流体ナ	ル	関す	る実	験	•••••	••••	•••••	• • • • • •	36
	3.3.	2	支持消	2体	単独	の特	性	•••••	••••	•••••	•••••	39
	3.3.	3	複数支	た持	浮体	群の	特	生…	••••	• • • • • •	•••••	43
	3.3.	4	全体消	2体	に働	く流	体	力の掛	能定法	法 …	•••••	47
3.	4 舟	公舶	係船時	りの	接舷	力及	び	系船ナ	j		•••••	48
	3.4.	1	2 次元	接	舷実	験	••••		••••	•••••	•••••	48
	3.4.	2	大型椲		物模	型に	対-	する技	<u></u>	実験	•••••	50
	3.4.	3	大型樟	 遺造	物背	後の	接	弦力及	えび	係船	力の	
			推定			•••••	••••		•••••		•••••	51
4.	研究	成身	₹	••••	••••	• • • • • •	••••		••••	• • • • • •	•••••	53
5.	結	言·	•••••	•••••			••••		••••		•••••	54

ーであったが、今回想定した海洋構造物は荷重条件に よって支持浮体の形状を変える必要が生じており、形 状の異なる支持浮体の組合せによる相互干渉影響とい う複雑な条件が加わってくる。

多数配列の浮体群に働く波強制力に関する理論的研 究は、複数本の鉛直円柱に働く波力を厳密に解いた大 楠3)に始まる。その後大楠4)は超大型海洋構造物を想定 し、一列無限行の速度ポテンシャルを用いて多列無限 行の速度ポテンシャルを求める方法を示し、軸対称支 持浮体が多列無限行に配置された場合の波強制力を求 めた。この計算は「海上空港の技術検討」でも実行さ れ、実験と比較された。他にも類似の研究がいくつか あるが、いずれも軸対称物体を扱ったものである。こ れらの方法は一般の3次元物体に適用することは可能 であるが、計算が複雑なために今日まで実行されてい ない。そこで今回は、軸対称支持浮体として多行多列 のフーティング型支持浮体群、非軸対称支持浮体とし てロワーハル型支持浮体群およびポンツーン型支持浮 体群に働く波強制力の特性を実験的に把握することを 主体にした実験を行った。

(15)

多数配列の浮体群に支持された浮遊式海洋構造物に 働く風荷重の推定手法は「海上空港の技術検討」を超 える技術的発展はない。今回は大型模型に働く定常力 の一つとしてその特性を把握するための実験を行い, 推定手法の確認を行った。

潮流などの流れによる荷重(以後「流れ荷重」と表 わす)の推定手法も基本的には「海上空港の技術検討」 に依っているが、今回はフーティング型支持浮体とロ ワーハル型支持浮体を組合わせた大型模型(II型)に よる実験を行い、推定手法が異なる形状の支持浮体の 組み合わせにも適用できることを確認した。

波漂流力も定常力の一つとしての特性を把握するためにII型の大型模型による実験を行った。

複数の浮体に働く流体力の研究としては双胴船に関 するものがいくつかあり⁵⁾⁶⁾,相互干渉効果により付加 質量が負になったり,双胴間に大きな定在波が生じて 流体力係数に不連続が生ずるなど,単体とは異なるい くつかの興味ある現象が指摘されている。また,双胴 を引き裂くような力やモーメントが働くこともよく知 られている。3体以上の浮体群に関しては波エネルギ 一吸収装置の関連で間接的に扱ったものはあるが,直 接的に流体力に言及したものは無いと思われる。そこ で今回は多数配列の浮体群に働く流体力の研究の一段 階として,9本のフーティング型支持浮体群および数 基までのロワーハル型支持浮体群に働く流体力に関す る実験的研究を行い,相互干渉の特性を調べた。

一方,構造物に働く外力としての船舶係船時の接舷 力と係船力に関しては,構造物による波の遮へいや反 射が大きい影響を与える。波下側の波浪は,波上側の 波浪にくらべ減衰し,接舷力や係船力も小さくなる。 そこで二次元及び大型構造物模型を用いて波高減衰率 を測定し,それを用いて係船時における接舷力と係船 力を推定する方法について考究した。

2. 研究の概要

2.1 研究目標

多数の支持浮体で上部構造物を支持する形式の大型 構造物が、波浪、潮流および風などの自然環境から受 ける外力ならびに構造物が動揺している場合の流体力 を、単独の支持浮体の値を基礎にして推定する方法を 開発する。また、船舶が構造物に接転している際に働 く接転力および係船力も海洋構造物に働く外力と考え、 それらを推定する手法を開発する。そのためには、ま ず単独の支持浮体に働く外力および流体力を精度よく 推定する方法を開発する。次に複数支持浮体間の流体 力学的干渉効果を究明し,必要に応じて干渉効果を含 む外力および流体力を推定できる手法を開発し,全体 浮体に働く外力および流体力の推算の精度向上を計る。

2.2 研究概要および計画

浮体に働く波強制力の研究では、まず、フーティン グ型、ロワーハル型およびポンツーン型の各支持浮体 単独について波強制力を求める水槽模型試験を行った。 フーティング型支持浮体に対しては有限要素法、ロワ ーハル型およびポンツーン型支持浮体に対しては3次 元特異点分布法を用いた線型ポテンシャル理論の計算 と比較し、それらの特性を検討した。次に複数支持浮 体群に働く波強制力の特性を調べるために、フーティ ング型支持浮体を1行で2列から7列までおよび1列 で2行から7行まで増していったとき、各支持浮体に 働く波強制力を水槽試験で求めた。ここで行は波頂線 と平行な並びを、列は直角な並びを表わすものと定義 する。これらの結果は特異点分布法による計算とその 傾向を比較した。ロワーハル型支持浮体については1 行11列で構成される部分模型全体と個々の支持浮体に 働く波強制力を計測した。また、ポンツーン型支持浮 体3基で構成される部分模型についても波強制力を計 測した。異なる支持浮体を組み合わせた場合について は、ロワーハル型支持浮体群の背後に置かれたポンツ ーン型支持浮体およびポンツーン型支持浮体の背後に 置かれたロワーハル型支持浮体に働く波強制力に関す る実験を行った。以上の結果を踏まえて、浮体群全体 に働く波強制力の推定法を検討した。

浮体に働く風荷重,流れ荷重および波漂流力は,II 型の大型模型に働く定常力としての特性を調べるため の水槽模型試験を行い,流れ荷重に関しては単独支持 浮体に働く抗力も測定して,全体浮体に対する推定法 を検討した。

浮体に働く流体力の研究においては、まずフーティ ング型およびロワーハル型単独支持浮体についての強 制動揺試験を行い、付加質量係数および減衰係数を求 めて線型ポテンシャル理論と比較した。減衰係数につ いては計算と実験の結果より、速度の2乗に比例する 造渦減衰を考慮した等価減衰係数を求める方法を検討 した。浮体群に働く流体力はフーティング型支持浮体 では3行3列について、ロワーハル型では2基から4 基までについて強制動揺試験を行い、全体および個々 の支持浮体に働く流体力を求めた。これらの結果は3 次元特異点分布法による計算結果と比較し、相互干渉

の特性を調べた。以上の結果から,部分模型に働く流 体力の推定法を検討した。

船舶の接舷力と係船力の研究においては、二次元実 験と大型模型実験を行い、構造物により波浪が遮へい されるために良好な係船場所となるであろう波下側係 船状態における接舷力及び係船力の推定を行った。二 次元実験では、最大20列のフーティング浮体群におけ る透過波実験を行い、浮体群を透過する波の波高減衰 を推定する実験式を求めた。また、二次元係船模型に よる接舷実験を行った。一方、大型模型実験において は、大型構造物模型周辺の波高分布を計測するととも に、構造物模型の各辺に船舶を係船し接舷力と係船力 を計測した。これらの実験をもとに、構造物の波下側 係船における接舷力と係船力を推定する方法を示した。

3研究実施内容と結果

3.1 浮体に働く波強制力特性

3.1.1 支持浮体単独

(1) 模型実験

支持浮体として想定されたフーティング型、ロワー ハル型およびポンツーン型の各支持浮体単独に働く波 強制力を求める水槽模型試験を実施した。3種類の支 持浮体模型の概要および実験を行った喫水を図3.1.1 に示す。ロワーハル型において2種類の喫水で実験を 行っているのは、後に述べるように線型理論との対応 で喫水影響をみるためである。模型の縮尺は1/30を想 定した。波は規則波および過渡水波を用いたが、ここ では規則波についてのみ述べる。規則波の波高は133 mm(実機対応4.0m)を目標としたが、高周波数域で は波くずれが起きないように80~100mm 程度とした。 波強制力は図3.1.2に示すように3分力計(日章電機製 LMC 型)およびその取付治具を介して支持浮体を台 車に固定し、波の進向方向および鉛直方向に働く力を 計測した。入射波はサーボ式波高計で計測した。計測 した波強制力および入射波はデータレコーダに収録し, 後に再生してデータプロセッサ(岩通製 SM-1330)に よって FFT 解析を行い,基本周波数成分を取り出し た。

(2) 実験結果および理論計算との比較

浮体に働く波強制力の推算法としては、まず線形ポ テンシャル理論による計算が挙げられる。ここでも、 各支持浮体に対して線形ポテンシャル理論による計算 を行い、実験値と比較・検討することとした。計算方 法は浮体形状に応じて種々の手法が開発されている。



(17)



図3.1.2 波強制力の計測方法

今回は、フーティング型支持浮体に対しては有限要素 法、ロワーハル型およびポンツーン型に対しては3次 元特異点分布法を用いて数値計算を実施した。計算法 の詳細は前者については参考文献7)を参照されたい。 後者については Faltinsen ら⁸⁾, Oortmerssen ら⁹⁾を基 にプログラムを作成したものである。グリーン関数は 有限水深のものを用い, radiation 問題, diffraction 問 題が同時に解けるようになっている。支持浮体はいず れも前後・左右に対称なので,特異点分布法では浮体 の¼の部分の分割を考えればよい。本節の計算におけ る要素分割数はロワーハル型では94要素, ポンツーン 型では57要素とした。それらの要素分割を図.3.1.3に 示す。

フーティング型支持浮体に働く波強制力の実験値と 計算値の比較を図.3.1.4に示す。図の横軸は模型試験



図3.1.3 計算の要素分割



図3.1.4 フーティング型支持浮体に働く波強制力

時の周波数,縦軸のFx,Fzは水平方向波強制力およ び上下方向波強制力の振幅部分である。また、 ρ ,g, ς_a , ∇ ,およびdは各々水の密度,重力加速度,波振 幅,排水容積および喫水を表わす。この図から実験値 と計算値はよく一致しており、今回行ったように下部 フーティング部が波の谷で露出しない程度の波高まで 線形理論で十分推定可能であるといえる。

ロワーハル型支持浮体に働く波強制力の実験値と計 算値との比較を、ロワーハルの長手方向からの入射波 ($\chi = 0^{\circ}$)について図.3.1.5に、それと垂直方向から の入射波 ($\chi = 90^{\circ}$)について図.3.1.6に示す。ロワー ハルの喫水は大型模型に用いる167mm である。L、



図3.1.5 ロワーハル型支持浮体に働く波強制力 (x=0°)



図3.1.6 ロワーハル型支持浮体に働く波強制力 (x=90°)

B. Dはロワーハルの長さ、幅、高さを表わす。両図 からフーティング型に比べると実験値と計算値との一 致度は悪いと言える。特にf=0.45付近の上下方向波 強制力は実験値の方がかなり大きいこと、周波数の高 い範囲では計算値の方が大きく、 χ=0°の水平方向波 強制力は2番目の極大値の周波数がかなりずれている ようである。著者の一人によるコラム付箱型没水体に 働く波強制力の研究10)によれば、波振幅をな、没水体 上面と平水面との距離をhとしたとき、 $h/\zeta_a > 5$ 程度 が線形理論の適用限界である。今回の実験では,h/ ζ = 1.1~1.8なので明らかに線形理論適用範囲外であ る。このように、ロワーハル上面が浅くなったときに 線形理論からはずれてくるのはロワーハル型浮体の特 徴であり、この原因は粘性の影響が大きいためと考え られるが、特に自由表面の線形性が満たされなくなっ ている点が指摘されている。そこで、 喫水を270mm と 大きくし、波振幅も20mm と小さくして $h/c_a > 5$ を満 たす実験を行い、計算値と比較したところ図3.1.7、図 3.1.8に示す様に、両者はよく一致する結果が得られ た。なお、文献⁷では喫水が深い場合でも $\chi = 0$ °の水平 方向波強制力の計算値は実験値とかなり異っていると しているが、これは計算値の方が誤りであったことが



後に判明したので、この場で訂正させていただく。

以上のことから、ロワーハル型支持浮体に働く波強制力は $h/\varsigma_a > 5$ の場合は線形理論で推定が可能であるが、 $h/\varsigma_a > 5$ の場合は線形理論からずれてくるので、何らかの修正が必要である。この修正法については今回の実験および文献¹⁰の実験値をもとに、近く簡易的方法を提示する予定である。

ポンツーン型支持浮体に働く波強制力の実験値と計 算値との比較を入射波方向 $\chi = 0$ について図.3.1.9 に示す。水平方向波強制力は高周波数側でやや計算値 より小さくなる傾向を示しているが、全体的には線型 理論で十分推定可能であるといえる。

3.1.2複数支持浮体群

(1) フーティング型支持浮体群

フーティング型支持浮体が多行多列に規則正しく配 列された場合に浮体全体および個々の支持浮体に働く 波強制力は極めて複雑な相互干渉を受けることが予想 される。そこで、1行または1列に単純化して相互干 渉の特性を調べるために、図.3.1.10に示すように1行 の場合、3列、5列および7列で、1列の場合、2行、 3行、5行および7行で、コラムの中心軸間を545mm (2.028D₁:D₁はフーティング部の直径)として配置 して、水槽模型試験を実施した。なお、供試模型は単 独支持浮体と同じものを用いた。そして、各支持浮体 に働く波強制力の入射波方向の水平成分および上下成



図3.1.8 ロワーハル型支持浮体に働く波強制力 (*x*=90°, d=270mm)

(20)



図3.1.9 ポンツーン型支持浮体に働く波強制力



図3.1.10 フーティング型支持浮体群の配列

分を3分力計で計測した。入射波の波高は100mm を目標とし、高周波数測では波くずれを防ぐために80~60 mm 程度に低くした。計測されたデータの処理および 解析方法は単独支持浮体の場合と同様である。

線形ポテンシャル理論による計算は、1列1行から 7行までを波の入射角0°および90°について3次元特 異点分布法で実施し、実験値との比較をすることとし た。特異点分布法は要素分割の数を増すほど計算精度 が良くなると考えられるが、ここでは多数の支持浮体 を展開するために要素数が増えて計算時間が飛躍的に 増大することになる。そこで、単独フーティング型支 持浮体の¼領域について図.3.1.11に示すように20分 割とした。分割数の違いによる計算精度をチェックす るために単独浮体で34分割の計算も行った。単独浮体 に働く波強制力の計算結果を有限要素法と比較したも のを図.3.1.12に示す。特異点分布法は20分割と34分割 ではそれほど差がないこと、上下方向波強制力では有 限要素法と最大10%程度の差があることがわかるが、





実験と比較する目的からはそれほど問題にならないと 思われる。

まず、1行7列のフーティング型支持浮体群の各浮 体に働く水平方向波強制力の実験値と計算値との比較 を図.3.1.13に示す。計算値はf =1.25のピーク付近で どの位置の浮体も単独浮体よりやや小さく、また位置 による違いが認められるが、それらの差は極くわずか である。実験値は周波数の高い範囲で単独浮体でも計 算値より低めであり、かつバラツキが大きいことを考 慮すると、これから相互干渉影響を判断することは困 難である。なお、上下方向波強制力の計算値では各浮 体の差は更に小さく、実験値も水平方向と同程度の誤 差範囲にあるので図は省略した。図.3.1.14は1行で1 列(単独), 3列, 5列, 7列と増していったとき, 中 央の浮体に働く水平方向波強制力の計算値を, また図 3.1.15は外側の浮体に働く水平方向波強制力の計算値 を示したものである。中央の浮体はピーク付近で単独 浮体よりもやや小さくなるとともに列数によって変化



図3.1.13 フーティング型1行7列浮体群に働く 波強制力

する傾向を示すが、外側の浮体は単独浮体とほとんど 変わらない。以上のことから、1行多列の場合は浮体 間の相互干渉は小さく、波強制力は単独浮体で代表さ せてもよいと言える。

(22)



図3.1.14 1行多列の中央浮体に働く波強制力



図3.1.16 フーティング型1列7行浮体群に働く 水平方向波強制力

次に、1列7行の各浮体に働く水平方向波強制力の 実験値と計算値との比較を図.3.1.16に示す。計算値は f=1.1付近でどの浮体も単独浮体に比べて大きな極 大値をもち、それより周波数の高い範囲では激しい振



図3.1.15 1行多列の外側浮体に働く波強制力



図3.1.17 1列多行浮体群の波上側浮体に働く 水平方向波強制力

動をしている。実験値はf = 0.8以下ではバラツキが大 きいがほぼ計算値と一致している。f = 1.0以上では極 大値の周波数および応答の傾向は似ているが,計算値 より実験値の方が全体的に小さめである。また,計算

23

(23)

値に表われているような激しい変化は,実験点が粗く 明確ではない。そこで,実験値を評価するため,波上, 波下および中央に分けて考察することにする。

1列で1行から7行と増した時の波上側の浮体に働 く水平方向波強制力の計算値と実験値との比較を 図.3.1.17に示す。f = 1.1付近のピークでは実験値の 方が低いが、f = 1.2以上では激しく変化している計算 値の包絡線の中にほぼ入っており、傾向はよく合って いるといえる。同じく1列で1行から7行と増した時 の波下側について図.3.1.18に示す。この場合実験値は f = 1.1付近のピークがはっきりせず、f = 1.0以上の 高周波数側で実験値の方が全体的に低くなっている。

また、行数が増えるほど波強制力は小さくなる傾向を 示している。これは波下側における粘性による波の減 衰のためと考えられる。また、高周波数側で実験値が 全体に低いのは、この様な複雑な相互干渉を含む現象 を線型理論と比較するには今回の実験は波高が大きす ぎたためではないかと思われる。中央の浮体に働く水 平方向波強制力の実験値と計算値を図.3.1.19に示す。 これは前の2つの場合の中間のような特性になってい る。上下方向波強制力についても波上側,波下側,中 央を図.3.1.20~図.3.1.22に示す。実験値と計算値と



図3.1.18 1列多行浮体群の波下側浮体に働く 水平方向波強制力

の比較では水平方向と全く同じ事が言える。水平方向 と上下方向では図.3.1.18と図.3.1.21の波下側がf =1.0以上で極めて類似した特性を示している。 図.3.1.17と図.3.1.20の波上側ではf =1.1付近で水 平方向が極大値であるのに対して上下方向が極小値と なり、それより高周波数側の山谷も水平方向と上下方 向とで逆になっている。以上の1列多行のフーティン グ型支持浮体群に働く波強制力の計算において、最も 顕著に相互干渉が現われているのはf =1.1~1.25付 近である。なお、f =1.20はコラム中心軸間の距離の 2倍の波長に相当し、急激な変化はこの波長の付近で 起きていることが判明した。

以上を要約すると、1列多行のフーティング型支持 浮体群の個々の浮体に働く波強制力はf=0.8以下で は相互干渉影響はほとんどないが、行間距離の2倍の 波長に相当する周波数付近で相互干渉が顕著に現われ、 激しい変化をする。f=1.25以上では波上側の浮体ほ ど激しく変動し、計算では波上側より波下側の方が波 強制力が大きくなる傾向を示すが、実験では波下側は 減衰作用等で単独浮体の計算値より小さくなる。



水平方向波強制力

24

(24)



上下方向波強制力



図3.1.21 1列多行浮体群の波下側浮体に働く 上下方向波強制力

(2) ロワーハル型支持浮体群

ロワーハル型支持浮体群については、ロワーハル型 支持浮体を横に11行に配置して個々の浮体に働く波強 制力を計測する実験を行った。浮体の間隔はフーティ ング型と同じく545mm,喫水は167mm である。波はロ ワーハルの長手方向と直角に入射し,波高は130~160 mm である。波強制力は入射波方向の水平成分および 鉛直成分を3分力計で計測した。得られた結果を水平 方向成分については図.3.1.23に,鉛直方向成分につい ては図.3.1.24に示す。図中に示した実線は単独支持浮



図3.1.22 1列多行浮体群の中央の浮体に働く 上下方向波強制力

体のものである。これらの図から、水平方向成分、鉛 直方向成分ともに最も波上側の浮体に働く力は 図.3.1.6に示した単体の場合とほぼ一致しているが、 それより波下側の浮体に働く力は、波周波数が高くな るに従って、後行の浮体になればなるほど小さくなる 傾向を示していることがわかる。これはフーティング 型支持浮体群においても現われたように、相互干渉お よび粘性による波高の減衰によるものと考えられる。 なお、この実験も波高が高いことと、相互干渉が顕著 に現われる高周波数域での実験点が少ないために個々 の浮体に対する特性を明確にすることが困難である。 そこで、線形理論により検討することにする。計算は 6行のロワーハル型支持浮体群まで実施した。この場 合、要素分割数は単体の¼領域について31要素とした。 この計算に関する詳細は3.3で述べる。

まず、6行からなるロワーハル型支持浮体群の個々 の浮体に働く水平方向波強制力を図.3.1.25に、鉛直方 向波強制力を図.3.1.26に示す。これらの図の縦軸の無 次元化量は前の図と異なり、水平方向はL×Dの替り に入射波方向に垂直な面への平水面下の投影面積 Sy を、鉛直方向はL×Bの替りに水線面積 Sw を用いて いる。ロワーハル型ではフーティング型と異なり相互 干渉はf=0.7付近から現われ、f=1.0までは波上側 浮体より後行の浮体に働く力の方が大きい。f=1.0か ら1.3までの間で最も激しい変化を示し、その変化は波 上側の浮体ほど大きい。f=1.3以上では後行の浮体に



なるほど力が小さくなっており,この点に関しては実 験の結果と同じ傾向を示している。次に,ロワーハル 型支持浮体を1行から6行まで増したとき,最も波上 側の浮体に働く水平方向成分力および鉛直方向成分力 をそれぞれ図.3.1.27,28に示す。行数が増すほど周波 数に対する極大,極小の変化が大きく,水平方向と鉛 直方向とでは極大と極小が逆になっている点などは1 列のフーティング型支持浮体群と同じ傾向であるが, ロワーハル型の場合はほぼ単独支持浮体の値を中心に して変化している。同じく1行から6行まで増したと き,最も波下側の浮体に働く水平方向成分および鉛直 成分力をそれぞれ図.3.1.29,30に示す。相互干渉が現 われるf=0.7付近から1.0までは,行数が増すほど単 独浮体よりも大きくなり,f=1.3以上では行数が増す



ほど単独浮体よりも小さくなっている。

以上は比較的少ない浮体群に対する線形理論による 干渉の特性であるが、計算の分割が粗いために、特に 鉛直成分ではオーバーぎみに特性が出ている傾向があ ることに注意する必要がある。実際には図.3.1.23,24 の如く、線形理論の傾向とは異っているので、個々の 浮体に働く波強制力の推定には、相互干渉および粘性







図3.1.29 多行ロワーハル型支持浮体群の波下側浮体 に働く水平方向波強制力の計算値

を含む波高の減衰影響, h/ζaが小さいときの影響など についての更なる研究が必要である。

3.1.3全体浮体に働く波強制力の推定法

ここでは浮体群全体に働く波強制力の特性を考える ことにする。これは全体構造物が剛体であるという仮 定のもとに動揺量を推算する場合に必要である。座標 系を図.3.1.31のように定める。 z は鉛直上向きであ



図3.1.28 多行ロワーハル型支持浮体群の波上側浮体 に働く鉛直方向波強制力の計算値



図3.1.30 多行ロワーハル型支持浮体群の波下側浮体 に働く鉛直方向波強制力の計算値



図3.1.31 座標系

(27)

る。波はxの正の方向から入射するものとすれば、次 式で表わされる。

 $\zeta = \zeta_a \cos\left(\omega t + kx\right) \tag{3.1.1}$

但し、ζαは波振幅, kは波数,ωは波の円周波数で ある。単独支持浮体が原点から x 離れた点に置かれた 場合,この入射波によって受ける波強制力は

 $f = f_a \cos(\omega t + kx + \epsilon)$ (3.1.2) と表わされる。ここに f_a は波強制力の振幅, ϵ は波に対 する力の位相遅れである。ここで支持浮体間の相互干 渉を考えなければ、間隔 ℓ で規則正しく置かれた支持 浮体群の場合は、 $k \times o$ 位相のみ考慮して単純に加え 合わせればよい。今1列n行の浮体群を考えると、 nが奇数の場合は

 $F = f_a \cos (\omega t + \varepsilon)$ $+ f_a \cos (\omega t + \varepsilon + k\ell) + f_a \cos (\omega t + \varepsilon - k\ell)$ $+ f_a \cos (\omega t + \varepsilon + 2k\ell) + f_a \cos (\omega t + \varepsilon - 2k\ell)$ $+ \vdots \\+ f_a \cos (\omega t + \varepsilon + \frac{n-1}{2}k\ell) \\+ f_a \cos (\omega t + \varepsilon - \frac{n-1}{2}k\ell) \quad \dots (3.1.3)$

nが偶数の場合は

となる。これらを整理すれば (3.1.3) 式は
$$F = f_a \left(1 + 2\sum_{m=1}^{n-1} \cos m k \ell\right) \cos \left(\omega t + \varepsilon\right)$$
(3.1.5)

(3.1.4) 式は

$$F = 2f_a \left(\sum_{m=1}^{\frac{n}{2}} \cos \frac{2m-1}{2} k\ell\right) \cos\left(\omega t + \varepsilon\right) \qquad (3.1.6)$$

となる。このような単純な加算が実験とどの程度あう か調べるためにロワーハル型支持浮体による部分模型 を用いて、波強制力を計測する実験を行った。図3.1.32 に示すように、①~④の4ヶ所に3分力計をとりつけ て計測台車に固定し、4台の検力計の水平方向成分力 および鉛直方向成分力を計測した。波は規則波で波高 60~150mm、喫水は167mm、水深は1.8mで実施し た。4台の検力計で計測された力はデータレコーダに 収録し,後にアナログ計算機により合成した後にFFT 解析により基本周波数成分の振幅を求めた。

実験値と単純加算による計算値との比較を,水平方 向成分について図.3.1.33に,鉛直方向成分について 図.3.1.34に示す。縦軸は振幅部分の絶対値を無次元化 して示してあり,nは支持浮体の数である。計算値は 実線がfaに線形理論値を用いた場合,破線がfaに単独 ロワーハル型支持浮体の実験値を用いた場合である。 実験値と計算値とはよく合っており,特に鉛直方向成 分は実験値を用いた計算値とよく一致している。この



図3.1.32 検力計の取り付け位置



図3.1.33 ロワーハル型支持浮体群全体に働く 水平方向波強制力





ように全体浮体に働く波強制力は、波長が極めて長い 場合および浮体の取付間隔と一致してすべての支持浮 体に同じ方向の力が働く場合を除いて、位相差によっ て力が相殺され、単独支持浮体に比べて極めて小さく なる。また、(3.1.4)式によれば波長が nl, nl/2, nl/ 3、……となる周波数では波強制力は零となり、その間 に極大値をもつ特性になっている。

次に、線形理論で単純加算と相互干渉を考慮した場 合とでどの程度の差があるか調べてみる。1列で3行, 5行,7行のフーティング型支持浮体全体に働く力の 水平方向成分および鉛直方向成分の線形理論値(相互 干渉を考慮)を太線で、(3.1.5)式によるもの(相互 干渉なし)を細線で示したのが図3.1.35である。両者 は周波数が低い範囲では大差ないが、周波数が高くな るにともない極大値や力が零になる周波数のずれが大 きくなり、波長が支持浮体の取付間隔に近いf=1.5付 近になるとかなり異なっている。また、相互干渉を考 **慮したものは**(3.1.5) 式で力が零になる点付近で必ず しも零にならない。これらの差は浮体数が増すほど目 立たなくなる傾向にある。したがって、ロワーハル型 支持浮体が11行程度になると、相互干渉を無視しても 実験値と大差なくなるものと思われる。以上の結果か ら、浮体数がある程度以上になると単純な加算と相互 干渉を考慮したものとの差がなくなる傾向にあるとい える。しかしながら、浮体がある程度以上多くなると、 3.4で明らかにされるように、浮体群を透過した波の波 高減衰が無視できなくなる。そこで、その影響がどの 程度あるか調べてみる。

後述の3.4で示すようにm行の支持浮体を通過した

波高が

~ n~1

 $\zeta_m = \zeta_i \, e^{-m\alpha} \tag{3.1.7}$

のように指数関数的に減衰するものとし, 波強制力は その減衰した波高に比例するものとする。図3.1.31に おいて最も波上側を入射波と等しいとし,それ以後 e^{α} で減衰するものとすれば, n行の浮体があるとき原点 を m = 0 とし, 原点から数えて m 番目の浮体に働く波 強制力は $f_{\alpha}\cos(\omega t + \epsilon + m k \ell) c e^{-\alpha (\frac{n-1}{2} - m)} \epsilon$ 乗ずればよい。このようにして1列に働く波強制力は n が奇数の場合は次の様になる。

$$F = f_a \left\{ e^{-\frac{n-1}{2} - \cos(\omega t + \varepsilon)} + e^{-a\left(\frac{n-1}{2} + 1\right)} \cos(\omega t + \varepsilon + k\ell) + e^{-a\left(\frac{n-1}{2} + 1\right)} \cos(\omega t + \varepsilon - k\ell) + e^{-a\left(\frac{n-1}{2} + 2\right)} \cos(\omega t + \varepsilon - k\ell) + e^{-a\left(\frac{n-1}{2} + 2\right)} \cos(\omega t + \varepsilon - k\ell) + e^{-a\left(\frac{n-1}{2} + 2\right)} \cos(\omega t + \varepsilon - 2k\ell) + \frac{n-1}{2} + e^{0} \cos(\omega t + \varepsilon + \frac{n-1}{2} k\ell) + e^{-a(n-1)} \cos(\omega t + \varepsilon - \frac{n-1}{2} k\ell) = f_a e^{-a\frac{n-1}{2}} \left\{ (1 + 2\sum_{m=1}^{n-1} \cosh ma \cos mk\ell) \cos(\omega t + \varepsilon) + 2\left(\sum_{m=1}^{n-1} \sinh ma \sin mk\ell\right) \sin(\omega t + \varepsilon) \right\}$$

$$= f_a e^{-a\frac{n-1}{2}} \left\{ (1 + 2\sum_{m=1}^{n-1} \cosh ma \cos mk\ell) \cos(\omega t + \varepsilon) + 2\left(\sum_{m=1}^{n-1} \sinh ma \sin mk\ell\right) \sin(\omega t + \varepsilon) \right\}$$

$$= f_a e^{-a\frac{n-1}{2}} \left\{ (1 + 2\sum_{m=1}^{n-1} \cosh ma \cos mk\ell) \exp(\omega t + \varepsilon) \right\}$$

$$= f_a e^{-a\frac{n-1}{2}} \left\{ (1 + 2\sum_{m=1}^{n-1} \cosh ma \cos mk\ell) \exp(\omega t + \varepsilon) + 2\left(\sum_{m=1}^{n-1} \sinh ma \sin mk\ell\right) \exp(\omega t + \varepsilon) \right\}$$

$$= f_a e^{-a\frac{n-1}{2}} \left\{ (1 + 2\sum_{m=1}^{n-1} \cosh ma \cos mk\ell) \exp(\omega t + \varepsilon) + 2\left(\sum_{m=1}^{n-1} \sinh ma \sin mk\ell\right) \exp(\omega t + \varepsilon) + 2\left(\sum_{m=1}^{n-1} \cosh ma \cos mk\ell\right) \exp(\omega t + \varepsilon) + 2\left(\sum_{m=1}^{n-1} \sinh ma \sin mk\ell\right) \exp(\omega t + \varepsilon) + 2\left(\sum_{m=1}^{n-1} \cosh ma \cos mk\ell\right) \exp(\omega t + \varepsilon) + 2\left(\sum_{m=1}^{n-1} \sinh ma \sin mk\ell\right) \exp(\omega t + \varepsilon) + 2\left(\sum_{m=1}^{n-1} \cosh ma \cos mk\ell\right) \exp(\omega t + \varepsilon) \exp(\omega t + \varepsilon) + 2\left(\sum_{m=1}^{n-1} \cosh ma \sin mk\ell\right) \exp(\omega t + \varepsilon) \exp(\omega t + \varepsilon) + 2\left(\sum_{m=1}^{n-1} \cosh ma \sin mk\ell\right) \exp(\omega t + \varepsilon) \exp($$

$$F = f_a e^{-\alpha \frac{n-1}{2}} A \cos(\omega t + \varepsilon + \varepsilon')$$
(3.1.10)
となり $f_a \exp(-\alpha \frac{n-1}{2}) \cdot A$ が振幅を与える。ここ

でε'は

$$\epsilon' = \tan^{-1} \frac{2\sum_{m=1}^{\frac{n-1}{2}} \sinh m\alpha \sin mk\ell}{1+2\sum^{n-1} \cosh m\alpha \cos mk\ell}$$
(3.1.11)

である。1列11行のフーティング型支持浮体群につい て、この波高減衰効果を調べたものが図3.1.36である。 ここで α の値は(3.4.2)式を用いた。周波数が高くな ると波高減衰効果が現れて、単純加算の場合よりも極 大値はやや小さくなり、単純加算で零になる点で零に ならない。列間の相互干渉は小さく無視できると仮定 すれば、この図はそのまま大型模型 I型の $\chi = 90^{\circ}$ の場 合の波強制力の推定値となる。つぎに1列25行の場合 (大型模型 I型の $\chi = 0^{\circ}$ に相当する)について、推定 結果を図3.1.37に示す。行数が増すと、11行の場合よ



りも更に波強制力は小さくなり,周波数に対する変化 が激しく,高周波数における波の減衰効果も大きくな っている。

以上の結果から、多数の支持浮体からなる浮遊式海 洋構造物全体に働く波強制力を想定すると、力そのも のは極めて小さくなり、相互干渉も見掛上小さくなる ので、単独支持浮体に働く波強制力を単純に加算した ものの極大値の包絡線を用いれば、動揺は安全側に推 定される結果となるが、波高減衰を考慮した波強制力 を用いれば、より実際に近づくものと思われる。

3.2 浮体に働く風荷重,流れ荷重および波漂流力特性

浮体に風、潮流および波が当ると、定常力として、 風荷重、流れ荷重および波漂流力が作用し、係留され た浮体はそれらの定常力によって係留系とつりあう位 置まで定常変位をし、その位置で波強制力などの変動 荷重を受けて動揺することになる。なお、風は実際に は時間的にも空間的にも変動しているので変動風荷重



図3.1.36 フーティング型支持浮体群全体に働く 波強制力の波高減衰効果



図3.1.37 大型模型(II型)に対する波強制力の推定値

も働くが,この方面の研究はやっとその緒についた段 階で,変動風の時間的,空間的構造もはっきり解明さ れていない現状である。したがって本論では定常力の みを考えるものとする。これらの定常力は,本論での 研究だけでなく後述される係留浮体の水槽実験を行う 場合にも必要である。多くの係留系は非線形特性をも っているので,定常力の大きさによって変動力を受け るときの係留系の荷重一変位特性が変わる。したがっ て,定常力の推定を誤ると,想定した実機の係留条件 に対応する実験とは言えなくなるからである。

本節では、大型模型の係留実験を行うにあたり、定 常力をどの程度に見積ればよいかを確かめるために行 った実験について述べ、あわせて既存の推定法による 推算値と比較することを主眼としている。

3.2.1 風荷重

(1) 大型模型による風荷重の実験

大型模型(II型)に働く風荷重を計測した実験の配 置図を図3.2.1に示す。送風装置は約48cmのファンを もつ最大出力3.7kWの送風機10台を60cmピッチで 横に並べたものである。平水面からファン中心までの 高さは0.45mとした。副台車上で送風機のファンの位 置より約9.47m離れた位置に6分力計を設置し、これ に大型模型をとりつけて風荷重を計測した。大型模型 の長手方向と風向が一致する場合を $\chi = 0$ °とし、10° おきに30°まで風向きを変えた。計測された力の方向 は、模型に固定された座標に対するものである。送風 機ファンより約2.6m離れた平水面上0.3mの位置に 熱線風速計を設置して風速を計測し、これを基準風速 とした。風速は2 m/secから8 m/secの範囲で、ロ ワーハル型支持浮体のコラム直径を代表長さとしたレ イノルズ数は2.3×104~9.4×104, フルードの相似則 による実機換算では11m/sec~44m/secに相当する。 模型の喫水は0.219m,水深は1.2mで実施した。

風速を数点変化させて計測した風荷重は,1例としてX方向(長手方向)の力を図3.2.2に示すように,ほ ば風速の自乗に比例している。図中の曲線は最小自乗 近似した2次曲線である。大型模型全体に働く風荷重 を,抗力係数Cpを用いて

$$F = \frac{1}{2}\rho_A A C_D U^2 \tag{3.2.1}$$

と表わせるものとして C_{D} を求めた結果を図3.2.3に示 す。ここで ρ_{A} は空気の密度, A は模型に固定の座標系 で x 軸または y 軸に垂直な面への平水面上の投影面 積, U は基準風速である。



(31)

(2) 大型模型に対する風荷重の推定

「海上空港の技術検討」¹¹においては,風抗力を上部 構造物と支持浮体の円柱群とに分け,更に上部構造物 の抗力は圧力抗力と摩擦抗力とに分けて推定している。 想定された洋上ステーションの場合も基本的には同じ 考え方でよいと思われるが,上部構造物は空港のよう に一様な広い平面が主体ではなく,種々の施設が比較 的密に置かれていると考えられるので,摩擦抗力を検 討する際に,相当砂粒直径のような考え方はできない と思われる。今回実験に用いた大型模型の上部構造物 は,アルミ合金の型材と平板で構成したもので,想定 されるような上部構造物は何もついていない。しかし これでも摩擦抗力は考えにくいので,水平平板に鉛直 に置かれた型材に対する圧力抗力のみを考えることと した。

図3.2.4に示すように円柱群と平板群に分け,風速は それぞれ鉛直方向の中心点の値を分乗則が成り立つと 仮定して計測した風速より求める。実験を行った風速 はいずれも臨界レイノルズ数以下である。円柱群の抗 力係数は,文献1)による平均的な値として,風上側 1行目を1.2,2行目を0.2,3行目以降を0.5とする。



図3.2.4 風荷重推定のモデル

円柱の直径はフーティング型とロワーハル型とで異る が、簡単のためすべてロワーハル型の値0.171mを用 いた。水平平板に鉛直な平板群に対する抗力係数の資 料は全くないので、円柱群と同様な考え方として、1 枚目は通常の平板、2枚目以降は円柱群と同程度に減 ずることとした。1枚目の平板については文献11)よ り、一辺を地に接した平板と考え、1.2とし、2枚目以 降を0.2とした。風向の変化は $\chi = 30$ までと比較的小 さいので単にx方向にUcos χ ,y方向にUsin χ なる風 速の風が当るものとした。以上の仮定のもとに風荷重 を求めると

$$F_{X(x)} = \frac{1}{2} \rho BD \left\{ \left(\frac{\ell_0}{\ell}\right)^{1/7} U \cos x \right\}^2 \sum_{i=1}^{m_i} C_{D0i} + \frac{1}{2} n_{y} \rho dh \left\{ \left(\frac{\ell_1}{\ell}\right)^{1/7} U \cos x \right\}^2 \sum_{i=1}^{n_x} C_{D1i} \quad (3.2.2)$$

$$F_{Y(x)} = \frac{1}{2} \rho LD \left\{ \left(\frac{\ell_0}{\ell} \right)^{1/7} U \sin x \right\}^2 \sum_{i=1}^{m_x} C_{D0i} + \frac{1}{2} n_x \rho dh \left\{ \left(\frac{\ell_1}{\ell} \right)^{1/7} U \sin x \right\}^2 \sum_{i=1}^{n_y} C_{D1i} \quad (3.2.3)$$

ここで、L, B, Dはそれぞれ上部構造物の長さ、幅, および厚さ, m_x, m_y は x 方向および y 方向の鉛直平 板の数, n_x, n_y は x 方向および y 方向の円柱の数を表 わす。d は円柱の直径, h は円柱の高さ、 ℓ , ℓ_0 , ℓ_1 は図3.2.4に示した平水面からの高さである。また C_{DOi}, C_{DI}は風上から *i* 番目の平板および円柱の抗力 係数である。これより、全体の C_Dを(3.2.1)式より求 めた結果を図3.2.3に示した。実験値と比較すると、F_Y はよく一致しているが、F_xは推定値の方が大きくなっ ている。これは, x 方向の方が長いので風の減衰が大き いためと考えられる。しかしながら、平板群の抗力係 数など、大胆な仮定をした割にはオーダー的には合っ ているので、初期段階での推定手法としては妥当な方 法と思われる。

3.2.2 流れ荷重

(1) 流れ荷重に関する実験

文献1)に示されている流れ荷重の推定手法を用い る場合、支持浮体単独の抗力が精度よく推定されてい ることが望ましい。そこで、まず曳航水槽(三鷹第3 船舶試験水槽)において、フーティング型支持浮体お よびロワーハル型支持浮体単独の抗力係数を求める実 験を行った。抗力の計測は図3.2.5に示すように、浮体



図3.2.5 座標系と力の方向

に固定した座標系に対して3分力計(3軸方向の力) を固定し、曳航台車に固定するときに角度をつけるこ とで流入角 χ を変えた。曳航速度は10cm/sec~40 cm/secとした。これはロワーハル型支持浮体のコラ ム直径を代表長さとしたレイノルズ数で1.5×10⁴ ~6.0×10⁴,フルードの相似則による実機換算で1.1 knot~4.3knotに相当する。

得られた抗力はほぼ正確に速度の自乗に比例しており、次式により抗力係数 C₀を求めた。

$$F = \frac{1}{2} \rho_{w} A C_{D} U^{2} \tag{3.2.4}$$

ここで、P*は水の密度、A は浮体固定座標において力 の方向と垂直な平面への投影面積、U は流速である。 得られた抗力係数を図3.2.6に示す。図中の Cpzは z 方 向で沈下する力の係数であるが、この力が無視できな い大きさであることを示している。

次に、海洋構造物試験水槽において、大型模型II型 の潮流中における流れ荷重を計測する実験を行った。 実験の配置等を図3.2.7に示す。流れによる力は大型模 型に固定した座標系に対して6分力計を固定し、副台 車の回転台を6分力計および模型とともに回転させる ことによって、流入角 x を変化させた。流速は図3.2.7 に示した場所で平水面下0.17mの位置に超音波式流 速計を設置して計測した。潮流速度は単独支持浮体曳 航と同じ10cm/sec~40cm/secの範囲で実施した。 大型模型に対しても計測された力は、1例を図3.2.8に 示すように、速度の自乗に比例していることが確認さ れた。これより(3.2.4)式によって抗力係数 Cnを求め た結果を図3.2.9に示す。但し、この場合の投影面積 は、単独支持浮体の投影面積×支持浮体数としている。 この図から、支持浮体群による流れの遮へい効果など により,水平方向の抗力係数は単独支持浮体の約%. 上下方向はどに減少していることがわかる。

(2) 大型模型に対する流れ荷重の推定

文献1)による流れ荷重の推定手法は、同一形状の 支持浮体に対するものである。この場合、浮体群の個々 の浮体に働く抗力は、上流側1行目に対して2行目以 降はかなり後方の浮体まで、同程度の値に減少し、最 も下流側でやや回復するという種々の実験的事実を用 いている。II型模型は2種類の異なる形状の支持浮体 で構成されているが、この場合にも、各浮体の単位で 2行目以降は同程度の抗力の減少があるものと仮定す ることにする。この抗力の減少を上流側第1行目に対 する重みづけとすれば、II型模型については、流入角



(33)



図3.2.9 大型模型の抗力係数

の違いにより図3.2.10のように分けられるものとする。 重みづけの係数は,最上流側を1.0,2行目以降を0.4, 最下流側を0.45とした。以上の様な仮定のもとに単独 支持浮体の抗力を用いて全体を推定した結果を図3-2-9に破線で示した。但し,上下方向については実験的根 拠がないので省いた。推定結果は良い精度で実験値と 一致しており,大型模型程度の大きさまでこの様な推 定手法が有効であることが確認された。

- 3.2.3 波漂流力
- (1) 波漂流力の実験

波漂流力を計測する実験は、海洋構造物試験水槽に おいて、フーティング型支持浮体群からなる部分模型, ロワーハル型支持浮体群からなる部分模型および大型 模型(II型)について行った。大型模型についての実 験配置の概念図を図3.2.11に示す。浮体の中心部に取 付けた菱形ループで水平面内の回転(yawing)を拘束



図3.2.10 流れ荷重推定のモデル



し,他のモードの運動を自由にして入射波方向の力を 計測した。漂流力はカウンターウェイトで主要部分を 受け,弱いスプリングをつけた検力計で微小部分を計 測した。部分模型に対する実験も同じシステムである。 波との出合角は部分模型の場合は0°(長手方向)およ び90°,大型模型の場合は0°,15°,30°,60°,90°と変化 させた。波高は部分模型では100mm,大型模型では60 mmを標準とし,いくつかの波周波数に対して波高影 響をみるために数点波高を変えた実験を行った。波高 影響を調べた実験結果より,波漂流力はほぼ波高の自 乗に比例することが確認された。

(2) 波漂流力の特性

部分模型についての実験結果を図3.2.12に示す。波 漂流力係数は次のように無次元化した。

$$f_D = \frac{F_D}{\frac{1}{2}\rho g \zeta_a^2 n d} \tag{3.2.5}$$

ここで、n、dはフーティング型またはロワーハル型 支持浮体のコラムの数および直径である。波漂流力係 数の周波数に対する応答は、支持浮体間の相互干渉の ために、いくつかの極大値をもつ複雑なものになって いるが、周波数1.15Hz付近で最大の極大値が現われ る。部分模型による透過波および反射波の計測結果¹²⁾ によれば、この付近で反射波係数の鋭いピークが現わ れており、波漂流力係数が大きくなるのはこれに対応 している。フーティング型部分模型の場合、 $\chi = 0^{\circ}$ と 90°で1.0Hz付近まで両者に差がないのは、この付近ま でほとんど波の減衰がないためであり、f=1.15付近で $\chi = 0^{\circ}$ の場合の方が小さくなっているのは、波の減衰 が大きくなるためと考えられる。ロワーハル型の場合 は支持浮体に方向性があるため、その特性による差が 出ており、ロワーハルの長手方向へ波が入射した場合 ($\chi = 90^{\circ}$)は低周波側では極めて小さいが、極大にな る付近では $\chi = 0^{\circ}$ の場合に比べて、全コラム径に対す る力としてはかなり大きくなっている。この傾向は同 じフーティング型支持浮体2体で構成されたセミサブ モデルの場合¹³⁾と一致している。

大型模型に対する実験結果は、得られた波漂流力 F を模型に固定した座標系で x 方向と y 方向の分力に 分け、次のように無次元化して図3.2.13に示した。

$$f_{Dx} = F \cos \chi / \frac{1}{2} \rho g \zeta_a^2 B_x$$

$$f_{Dy} = F \sin \chi / \frac{1}{2} \rho g \zeta_a^2 B_y$$
(3.2.6)

ここで, B_x, B_yはそれぞれ x 軸, y 軸に垂直な面へ投 影した最も外側のコラム中心軸の長さである。波高減 衰や相互干渉の影響が小さい1.0Hz 以下では各分力





(35)

は角度に対応して増減している。 $\chi = 0° と 90° では部分$ 模型と同様に、1.15Hz 付近に最大の極大値が現われ ており、15°、30°となるに従ってその周波数が高周波数 側に移っている。後に3.4節で示されるように、要素浮 体のコラム間隔の2倍よりやや長い波長付近では顕著 な波高の減衰が認められる。波漂流力が最大の極大値 となる周波数もこれに対応しているものと思われる。 また、 $\chi = 30°$ の場合には1.4Hz 付近に同程度の極大値 が、 $\chi = 60°$ の場合には1.4Hz 付近に最大の極大値が現 われているが、これはコラム取付け間隔の対角線方向 に関連して波高減衰が大きくなる周波数に対応してい ると考えられる。

- 3.3 浮体に働く流体力特性
 - 3.3.1 流体力に関する実験
 - (1) 動揺流体力計測装置

浮体が動揺しているときに浮体に働く流体力を実験 で求めるためには、強制動揺試験を行う必要がある。 今回、部分模型程度の支持浮体群についても実験でき るように、新しく「動揺流体力計測装置」を製作した。 図3.3.1に装置の概観を示す。本装置は浮体に変位を与 えるための機構部、浮体が流体から受ける力を計測す るための6分力計,変位を制御する制御部および電源 部から成っている。変位のモードは、上下方向 (heaving) または鉛直面内の回転 (pitching or rolling), 水平方向 (swaying or surging) および水平 面内の回転 (yawing) の3種で、これらの単独運動ま たは任意の2成分の連成運動をさせることができる。 なお、上下方向と鉛直面内の回転は共通の駆動機構を 用いているために連成させることができない。駆動モ ーターは定格出力3 kwのミナーシャモーターである。 変位の最大振幅および6分力計で計測可能な最大荷重 を表3.3.1に示す。本装置は任意のアナログ信号で駆動 させることができるが、正弦運動については信号発生 器として NF 製の DF-194を使用しており、付属のマ イクロコンピューター (SORD M343) によって運動振 幅、周波数、連成運動の場合の位相差等を設定できる。 また、計測データの収録および CRT へのデータの表 示等も可能である。

本装置によって流体力を計測する場合、6分力計に よって計測された力には、浮体に働く流体力の他に6 分力計の慣性力および浮体の慣性力が含まれる。そこ で6分力計の慣性力について、本装置を駆動させて調 べた。6分力計に働く力は次式で評価する。

 $F = -A_0 \ddot{x} - B_0 \dot{x} \tag{3.3.1}$



図3.3.1 動揺流体力計測装置の概観

表3.3.1 計測可能な力および最大変位

	最大振幅	最大荷重
sway	\pm 100 mm	\pm 100 kgf
heave	± 100 mm	\pm 100kgf
roll	± 20°	\pm 50 kgf-m
yaw	± 10°	\pm 20 kgf-m

ここで, x は変位, Ao は質量, Bo は減衰係数であ る。実験の解析方法は3.3.2で詳しく述べる。周波数0.3 Hz から1.2Hz まで実施したところ, 質量 Ao は図 3.3.2に示すように周波数特性が現れた。そこで, これ を直線近似すると次の実験式が得られた。

上下方向

 $A_{0z} = 0.0667f + 6.743$ (kg) 水平方向 $A_{0x} = 0.1491f + 4.725$ (kg) (3.3.2)

f は周波数 (Hz) である。また, 減衰係数 Bo も図3.3 .3のようになるので, これも直線近似して次の実験式 を得た。

(36)

上下方向

$$B_{0Z} = -0.448 f + 0.242 \quad \left(\frac{\text{kg}}{\text{sec}}\right)$$

左右方向
 $B_{0x} = -0.204 f + 0.0695 \quad \left(\frac{\text{kg}}{\text{sec}}\right)$
(3.3.3)

本来、質量は周波数によらず一定、空気抵抗を無視す れば Bo は零となるべきものであるが、計測装置全体 のシステムとしてこのような特性が現われたものと思 われる。したがって、質量と減衰係数については、上 記の修正が必要である。なお、個々の浮体に働く流体 力の計測には本装置の他に3分力計を用いたので、こ れについても慣性力を調べる試験を行った。その相当 質量は周波数に対してほぼ一定で、上下方向で0.393 kg, 左右方向で0.147kg であった。また, 相当減衰係 数は無視できる程度であった。

(2) 実験方法および実験の状態

動揺流体力計測装置の検力計に浮体をとりつけ、正 弦運動させると浮体に働く流体力と検力計および浮体 の慣性力を含んだ力が計測される。浮体に働く減衰力 の速度の自乗に比例する項まで考えると、計測された 力は、上下方向の運動の場合、次のように表わされる。 $F_{Z} = -(M + A_{0Z} + A_{33})\ddot{z} - (B_{0Z} + B_{33})\dot{z}$

$$-B_3^{(2)} |\dot{z}| \cdot \dot{z} - C_{33} z \qquad (3.3.4)$$

ここで、M は浮体の質量, Aoz は検力計の相当質量, A₃₃は付加質量, Boz は検力計の相当減衰係数, B₃₃は 造波減衰係数,B₃⁽²⁾は速度の自乗に比例する粘性減衰 係数, C33は復原力係数である。一般に B⁽²⁾は次のよう に表わされる。

$$B^{(2)} = \frac{1}{2}\rho SC_D \tag{3.3.5}$$

ここで、C_nは振動流に対する抗力係数、S は運動方向 に垂直な平面に投影した水面下の浮体の面積, ρは流 体密度である。また C33は次式で表わされる。

 $C_{33} = \rho g S_w$ (3.3.6)ここで、S_wは水線面積、gは重力加速度である。水平 方向の運動の場合はこの項は零になる。ここで

(3.3.7) $z = z_a \cos \omega t$ なる正弦運動をさせたとき、力が次のようにフーリエ 成分として解析されたとする。

$$F_{Z} = \frac{a_{0}}{2} + \sum_{n=1}^{\infty} (a_{n} \cos n\omega t + b_{n} \sin n\omega t) \quad (3.3.8)$$

(3.3.4) 式の右辺に

$$\begin{aligned} \dot{z} &= -\omega z_a \sin \omega t & (3.3.9) \\ \ddot{z} &= -\omega^2 z_a \cos \omega t & (3.3.10) \end{aligned}$$



図3.3.3 6分力計の減衰力特性

を代入する。この際, |z|・zをフーリエ級数展開した 次式を用いる。

$$|\dot{z}|\dot{z} = (\omega z_a)^2 \left(\frac{8}{3\pi} \sin \omega t - \frac{8}{15\pi} \sin 3\omega t - \frac{8}{105} \sin 5\omega t + \cdots \right)$$

(3.3.11)

代入した式を整理すると,

$$F_{Z} = \{ \omega^{2} (M + A_{0Z} + A_{33}) - \rho g S_{w} \} z_{a} \cos \omega t + (B_{0Z} + B_{33} + \omega z_{a} \frac{4}{3 \pi} \rho S_{Z} C_{D3}) \omega z_{a} \sin \omega t + (\omega z_{a})^{2} \frac{4}{15 \pi} \rho S_{Z} C_{D3} \sin 3\omega t + \dots$$
(3.3.12)

(37)

(kg)

(3.3.8) 式と(3.3.12) 式を等置すれば、

$$a_1 = \{ \omega^2 (M + A_{0Z} + A_{33}) - \rho g S_w \} z_a \qquad (3.3.13)$$

$$b_1 = (B_{0Z} + B_{33} + \omega z_a \frac{4}{3\pi} \rho S_Z C_{D3}) \omega z_a \qquad (3.3.14)$$

$$b_3 = \frac{4}{15\pi} \rho S_Z C_{D3} (\omega z_a)^2 \tag{3.3.15}$$

等の式が成り立つ。(3.3.15)より C_{D3}が求まれば、造 波減衰係数は次式で求められる。

$$B_{33} = \frac{b_1}{\omega z_a} - \omega z_a \frac{4}{3\pi} \rho S_Z C_{D3} - B_{0Z} \qquad (3.3.16)$$

付加質量は次式で求められる。

$$A_{33} = \left(\frac{a_1}{z_a} + \rho g S_w\right) / \omega^2 - M - A_{0Z} \qquad (3.3.17)$$

ここで、an、bnはn次のフーリエ係数の振幅 ānを用いて

$$\left. \begin{array}{c} a_n = -a_n \cos \varepsilon_n \\ b_n = -\bar{a}_n \sin \varepsilon_n \end{array} \right\}$$
(3.3.18)

と表わされる。 *ε*_nは変位に対する位相遅れで

$$\varepsilon_n = \tan^{-1} \frac{-b_n}{a_n} \tag{3.3.19}$$

で表わされる。実際のデータ解析では、任意の位相を もった時点からサンプリングが開始される。その位相 を ϵ_i とすると(3.3.8)式も n 次の項について

 $\bar{a}_n \cos(n\omega t + \varepsilon_i + \varepsilon_n) = \bar{a}_n \cos(n\omega t + \tan^{-1}\frac{-b_n}{a_n})$ (3.3.20)

であるから(3.3.18)式における位相差は

$$\varepsilon_n = \tan^{-1} \frac{-b_n}{a_n} - \varepsilon_i \tag{3.3.21}$$

としなければならない。以上のように、計測された変 位および力をフーリエ解析することにより、浮体に働 く流体力が求められる。

実験は当所の海洋構造物試験水槽(長さ40m×幅 27.8m)にて水深1.5mで実施した。単独支持浮体の場 合は検力計の容量の関係上6分力計の下に更に3分力 計を取付け,流体力を計測した。複数の浮体の場合は 図3.3.4に示すようにアルミ合金のチャンネルとアン グルを組合わせて型枠を作り,個々の浮体に働く流体 力を計測するために3分力計を介して支持浮体をとり つけた。型枠の上部を6分力計にとりつけ,全体の流 体力を計測した。計測された動揺変位および力はロー パスフィルター(NF 製 P-81)を通して直接データプ ロセッサー(岩通製 SM-1330)でAD変換し,フーリ エ解析を行った。

実験を行ったのは、ロワーハル型支持浮体の単独お

よび2体から4体までを545mm間隔で横に並べた浮体群と、フーティング型支持浮体の単独および取付け間隔を545mmとした3行3列の浮体群についてである。ロワーハル型支持浮体は、ロワーハルの長手方向を前後(surge)、それと直角の方向を左右(sway)とし、前後、左右および上下(heave)の3つのモードについて、フーティング型支持浮体は水平方向を前後として、前後、上下の2つのモードについて実施した。動揺の振幅は10mmを標準とし、単体とロワーハル3体および3行3列のフーティング型支持浮体群の上下揺れについては20mmおよび40mmで振幅影響を調べた。表3.3.2に実施した状態を〇印で示す。喫水は、フーティング型の場合は219mm、ロワーハル型の場合は173mmである。

(3) 流体力に関する理論計算

流体力に関する理論計算は3.1の波強制力で述べた ものと同じく,線形ポテンシャル理論によるものであ り,単独のフーティング型支持浮体に対しては有限要 素法を,ロワーハル型支持浮体に対しては¼領域を94 要素に分割して特異点分布法を用いた。浮体群の場合 はフーティング型,ロワーハル型ともに特異点分布法 を用いた。なお、支持浮体数が増した場合,単体当り の要素数を単独の場合と同一にして計算すると,計算 時間が飛躍的に長くなる。そこで,計算精度は多少低 下しても,特性の傾向を知ることを目的として,単体 当りの要素数を少なくして計算を行った。3行3列の フーティング型支持浮体群では,1個のフーティング 型支持浮体の¼領域を20要素とし,全体で180要素であ



図3.3.4 複数支持浮体の実験概要

38

(38)

モード	前後 (surge)			左右(sway)			上下 (heave)		
浮体 振幅	10	20	40	10	20	40	10	20	40
単フーティング	0	0	0				0	0	0
3×3フーティング	0						0	0	0
単ロワーハル	0	0	0	0	0	0	0	0	0
2ロワーハル	0			0			0		
3ロワーハル	0	0	0	0	0	0	0	0	0
4ロワーハル	0			0			0		

表3.3.2 強制動揺試験の実験状態

る。また、ロワーハル型支持浮体群の場合は、単体の ロワーハル型支持浮体の¼領域を31要素で単体から6 体まで、同じく60要素で単体から3体まで実施し、要 素数による差を調べた。31要素と60要素の分割方法を 図3.3.5に示す。要素数の違いによる計算精度について は後に実験値との比較図で示されるが、結論的には、 特性の傾向を調べるには支障はないといえる。





図3.3.5 計算の要素分割

3.3.2 支持浮体単独の特性

付加質量は(3.3.17)式で求め

 $a_{ii} = A_{ii} / \rho \nabla$ (*i*=1, 2, 3) (3.3.22)

のように無次元化した。ここで▽は浮体の排水容積で ある。また、添字iiid一般的にはijb表わし、j ϵ ードの運動をしたときi方向に働く流体力を表わすと いう習慣に従う記述である。i=1i前後方向(x 方 向)、i=2i左右方向(y 方向)、i=3i上下方向(z 方向)を表わす。減衰係数は(3.3.15)式より粘性減 衰の抗力係数が求められるはずであるが、高次の係数 を用いるため必ずしも精度良い値が求まらない。そこ で(3.3.16)式を

$$B_{ii\ eq.} = B_{ii} + \omega x_{ai} \cdot \frac{4}{3\pi} \rho S_i C_{Di}$$
$$= \frac{b_1}{\omega x_{ai}} - B_{0i} \qquad (3.3.23)$$

とし、等価線形減衰係数 B_{iieg} にして求めた。 x_{ai} はi方向の変位振幅を表わす。無次元化は次のようにした。

 $b_{ii\,eq.} = B_{ii\,eq.} / \rho \omega \nabla \tag{3.3.24}$

フーティング型支持浮体単独に働く付加質量係数お よび等価線形減衰係数の実験値と計算値との比較を, 左右揺れについて図3.3.6に,上下揺れについて図 3.3.7に示す。計算値はFEMによるものと,特異点分 布法で要素数を変えたものを示している。FEMと特 異点分布法では若干の差がある。また特異点分布法の 要素数の違いに対してもわずかながら差があるが,こ れらの差は実験値と傾向を比較する上ではさしつかえ ない程度であることがわかる。付加質量係数について は,振幅20mmまでの実験値は計算値と良く一致して いる。振幅40mmでは,0.9Hz付近を境に低周波数側 では振幅が小さいときよりも大きく,高周波数側では

(39)





図3.3.6 フーティング型支持浮体の 前後揺れ流体力係数

振幅が小さいときよりも小さくなる傾向を示している。 減衰係数の実験値は振幅によって大きな差が現われ、 粘性による減衰力が大きいことを示している。太線は 線形理論による造波減衰係数であり,細線は後に述べ る方法で抗力係数を求めて,それより逆算して求めた 等価線形減衰係数である。なお、上下揺れの減衰係数 の実験値が周波数の低いところで急に大きくなってい るが、このあたりは変位と力の位相差が小さく、わず かな位相差の違いが結果に大きく影響することから、 実験誤差であろうと思われる。

ロワーハル型支持浮体単独に働く流体力係数の実験 値と計算値との比較を,前後揺れ,左右揺れおよび上 下揺れについて図3.3.8~図3.3.10に示す。計算値は特 異点分布法で要素数を94,60,31と変えたものについ て比較してあり,94要素の場合を一応厳密値と考えた。 要素数の違いによる影響は上下揺れの減衰係数に最も 大きく出ているが,それ以外は実験精度の範囲と考え てよいであろう。前後揺れの付加質量係数は計算値と よく一致しており,振幅影響もほとんどない。左右揺



図3.3.7 フーティング型支持浮体の 上下揺れ流体力係数

れ、上下揺れの付加質量係数は、振幅が小さいときは 計算値と良く一致しているが、振幅が大きくなると、 左右揺れでは0.75Hz,上下揺れでは0.65Hzを境に低 周波数側では振幅が小さい場合より大きく、高周波数 側では小さくなる傾向を示す。これは、没水体上面と 平水面との距離が小さいために波強制力においても現 われた影響と同じ現象と考えられる。ちなみに振幅10 mm, 20mm, 40mm は h/変位振幅がそれぞれ8.9, 4.45、2.225であり、流体力係数についてもこの値が5 以上が線形理論の適用限界であることを裏付けている。 減衰係数の実験値は,フーティング型支持浮体の場合 と同様に振幅影響が大きく,粘性減衰力の重要性を示 している。そこで、(3.3.15)式から抗力係数を直接求 めるには相当な実験精度が必要であるので、一つの試 みとして次のようにして求めてみる。振幅が小さいと きの付加質量係数の実験値が計算値とよく一致してい るので、計算値の減衰係数は造波減衰係数と考えてよ いであろう。そうすると、実験値と計算値との差が速 度の自乗に比例する粘性減衰項であるといえる。そこ

(40)



図3.3.10 ロワーハル型支持浮体の上下揺れ流体力係数

(41)

で、抗力係数を次の式で求めてみる。

 $C_{Di} = \{B_{ii(\text{exp.})} - B_{ii(\text{cal.})}\} / \frac{4}{3\pi} \rho \omega x_{ai} \cdot S_i \qquad (3.3.25)$

計算値としては94要素のものを用いた。その結果は, 1例として左右揺れの場合について図3.3.11に示すよ うに、振幅が大きい場合は周波数特性をもつようにな る。振動流中における抗力係数は、一般に KC 数に依 存するが周波数には依存しないといわれている。しか しながら、それは自由表面を有しない無限流体中での 場合であり、今回のようにロワーハルが自由表面近く にある場合とは現象が異なるものと思われる。抗力係 数に周波数依存性があると、粘性減衰力の推定が簡単 にできない。実験値と計算値をよく見ると、応答の形 はほぼ同じであるが、振幅が大きくなるほど全体が低 周波数側へずれている傾向があることがわかる。そこ で、計算値の方を低周波数側に少しずらしてその差を とり、それより抗力係数を求めてみると、周波数に対 する変化が少なくなり、平均的には一定値としても支 障ない程度の結果が得られた。しかしながら、上下揺 れの場合は0.8Hz までは上記の方法で一定値が得ら れたが、0.8Hz以上ではずらす量を変えても直線的に 減少していく傾向を示し、その傾斜は振幅によらずほ ぼ一定となった。そこで,上下揺れの場合のみ,図 3.3.12に示す抗力係数を用いて,他は表3.3.3に示す抗



図3.3.12 ロワーハル型支持浮体の上下方向抗力係数

表3.3.3 抗力係数

支持浮体	モード	振幅(mm)	10	20	40	備考
		Δf	0.025	0.05	0.15	
コーチョンが刑	surge	C _{D1}	0.840	0.573	0.448	
	haana	Δf	0.025	0.1	0.3	
	neave	C _{D3}	2.26	2.50	2.57	
	sway	$\triangle f$	0	0.05	0.15	
		C _{D2}	3.08	2.68	2.37	
	heave	Δf	0.05	0.10	0.25	
ロワーハル型		C _{D3}	7.06	6.73	5.07	$0.3 < f \le 0.8$
			*	**	***	
			* C _{D3} =	3	0.8< <i>f</i> <1.25	
	備考		** C _{D3} =	90 34	0.8 < f < 1.2 0.8 < $f < 1.05$	
	1		005			

42

(42)

力係数を用いて,次式によって等価線形減衰係気を推 定することとした。

$$B_{ii\,eq.}(f) = B_{ii}(f + \Delta f) + \frac{4}{3\pi}\rho\omega x_{ai}S_iC_{Di} \qquad (3.3.26)$$

ここで、 $\triangle f$ は計算値をずらす量に相当する。このよう にして推定した等価線形減衰係数が、減衰係数を示し た各図の細線で示したものである。 C_{Di} を算出した逆算 であるので、当然のことながら実験値とよく一致して いる。この方法は、 $\triangle f$ の量が運動モードや振幅によっ て異なっていること、物理的意味が明確でないことな ど一般性はないが、実験と計算を有効に利用する一つ の便宜的手法であるといえる。

フーティング型支持浮体に対しても同様にして抗力 係数を求め、図3.3.6,7に細線で示した。この場合の 計算値は FEM によるものを用いた。

以上のように、単独支持浮体に働く流体力は、線形 理論値と抗力係数を用いることにより、良い精度で推 定できることが明らかになった。

- 3.3.3 複数支持浮体群の特性
- (1) ロワーハル型支持浮体群

実験は2体から4体まで実施したが、ここでは代表 的な例として、3体のロワーハル型支持浮体群に働く 付加質量係数および減衰係数の実験値と計算値との比 較を、前後揺れ、左右揺れおよび上下揺れについて、 図3.3.13~15に示す。実験値の振幅は10mm,計算値は 60要素のものである。付加質量係数は、左右揺れの場 合に実験値の方が全体的に計算値より大きめであるが, 計算値が実験値の特性を良く表わしており、前後揺れ および上下揺れでは定量的にも両者がかなり良く合っ ている。なお、左右揺れの両者の相違は、支持浮体が 3分力計を介しているため,支持浮体と型枠とを完全 に剛に結合することができず、多少変位が増したよう な効果が現われたものと考えられる。また、図3.3. 8~10の単独支持浮体と比べると,前後揺れはわずかな 差しかないが、左右揺れ、上下揺れは実験値および計 算値ともにかなり特性が異なっており、相互干渉がか なり大きいことを示している。減衰係数は、どのモー ドについても、付加質量係数の場合以上に単体との特 性の差がめだっている。前後揺れはほぼ実験値と計算 値とが一致している。左右揺れは粘性減衰力を考慮す れば実験値と計算値は良く合うようになるが、周波数 が高くなると、付加質量係数の場合と同じ理由で合わ なくなっている。上下揺れは、単体の場合に求めた抗 力係数および周波数のずれと、3体の計算値とを用い

て推定した等価線形減衰係数を細線で示したが、その 結果は単体のときほど良く合わない。これは、相互干 渉のために周波数のずれも単体の場合と違っているこ とも含めて、粘性減衰力自体に相互干渉が生じている 結果ではないかと思われる。しかしながら、等価線形 減衰係数の推定結果は、実験値の特性を定性的にはよ く表わしている。したがって、粘性減衰力の相互干渉 を含めて、複数浮体群の場合の振幅の影響について究 明する必要が認められる。なお、興味深いのは、計算 でも実験でも、中央の支持浮体では減衰係数が負にな ることである。これは、船がバルバスバウをつけて波 の位相をずらして定常造波抵抗を減少させているのと 原理的には同じで、両側の浮体から位相のずれた波が くることにより、造波減衰を打ち消し合うのを越えて、 エネルギーを出すような状態になっているものと解釈 できる。3体の場合は対称性から最もこの効果が大き い。4体の場合は、左右揺れの減衰係数を図3.3.16に 示すが、4体めの存在によって対称性がなくなり、こ の効果が若干緩和されるとともに、内側の浮体には負



前後揺れ流体力係数

(43)





の極小値が2回現われるようになる。計算による造波 減衰係数は、中央の浮体の減衰係数が負であるとき、



上下揺れ流体力係数

外側の浮体は正の減衰係数となり,全体としては零に なることはあっても,負になることはない。全体の実

44

(44)