# 〔Ⅳ〕 浮体の構造強度及び弾性応答特性に関する研究

青木	元也*・矢後	清和**
星野	邦弘**・遠藤	久芳*
有田	喜久雄*・岡	修二*
安藤	定雄**	

次

E

第1章	緒 言…		•••••	·· 71	
第2章	研究の概	要	••••••	•• 72	
2.1	研究目標			·· 72	
2.2	研究概要			·· 72	
第3章	研究実施	i内容と結果…		•• 72	3.3
3.1	試設計構	造物の強度解権	疔	·· 72	
3.1	.1 弾性3	変形		•• 72	
3.1	.2 固有	辰動		·· 78	第4
3.1	.3 考察			·· 79	第5

# 3.2 波浪中における弾性浮体の撓み変形と曲げ

### 第1章緒 言

海洋空間等の面的利用の拡大のために供する浮遊式 海洋構造物は、巨大かつ長大な大型浮遊式海洋構造物 になるため、上部構造物の剛性を考慮して優れた耐波 性や安全性の向上等を図ることが極めて重要な課題で ある。そこで、本研究は「大型浮遊式海洋構造物の建 設基礎技術」の中で、そのような観点から合理的かつ 適正な構造様式と選定手法並びに耐波性に優れた設計 手法等を確立することを目的として実施された。

本論文は、それらの手法を確立するための前段階と して大型浮遊式海洋構造物を弾性構造物として取り扱い、①上部構造物の静的及び動的構造解析手法の確立 を図ること、②弾性模型の水槽試験法や計測手法の確 立を図り、上部構造物の弾性変形や曲げモーメント等 を精度よく推定できる手法の確立を図ること、並びに ③支持浮体と上部構造物との取り付け部の局部構造強 度の推定手法の確立を図ること等を主な内容とする研 究の成果を記述したものである。

即存の浮遊式海洋構造物は,比較的小規模(100~200

m程度)であるため、通常、剛体としての運動解析を 行い、その結果を用いて弾性部材としての応力の算定 を行う手法及び静的構造解析手法等がこれらの構造物 の構造強度や耐波設計に適用されて来た。1974年に吉 田らいは、最初に浮遊式海洋構造物を弾性骨組構造物 として取り扱って弾性変形を含むモードによる運動を 明らかにすると共に構造解析を行う際に弾性を考慮す ることの必要性を示した。1977年には浮体工法による 海上空港建設に係わる評価のための技術調査研究<sup>2)</sup>を 実施し、超大型の浮遊式海洋構造物をはじめて取り扱 うことになった。その調査研究の中では、大型の弾性 模型を用いた水槽試験を行い、上部構造物の弾性変形 は無視し得ない程度であることを明らかにしている。 その後、本研究のフィージビリティスタディを実施し た1981年までは、この種の研究が余り進捗していなか った。

したがって,本研究は浮体空港での検討をさらに発 展させ将来の大型浮遊式海洋構造物を実現させるため に耐波設計の手法を一般化しようとするものであり極 めて重要な技術開発であると考える。

\* 船体構造部, \*\* 海洋開発工学部

(71)

	モー	メント・・			•••••	79
	3.2.1	理論推算	法の概	要	•••••	79
	3.2.2	水槽試験	•••••		•••••	82
	3.2.3	水槽試験	結果及	び理論推	算值	86
3	.3 局部	『構造強度			•••••	99
	3.3.1	崩壞実験		• • • • • • • • • • • • • •	•••••	99
	3.3.2	実験結果	と考察		•••••	99
4	章研	究成果…	•••••			104
5	5章 結	言			•••••	105

## 第2章 研究の概要

### 2.1 研究目標

海洋空間等の面的利用に用いられる浮遊式海洋構造 物は,大型かつ長大なものとなるため,その挙動や構 造強度等に弾性の影響を大きく受けることが判明して いる。したがって,「大型浮遊式海洋構造物に働く外力 及び流体力の推定法に関する研究」の成果を活用し, 3次元的な取り扱いにより上部構造物の弾性変形や構 造強度等をより精度よく推定する手法を確立し,大型 浮遊式海洋構造物の建設基礎技術となる合理的かつ適 正な構造様式の選定手法並びに耐波性に優れた合理的 な耐波設計法を確立することを最終的な研究目標とす る。

その前段階となる第 I 期計画における研究目標は,

①上部構造物の静的及び動的構造解析用の計算プロ グラム開発を行う,

②弾性模型を用いた水槽試験法や計測装置の検討と それを用いた計測手法等の確立を図り,弾性変形や曲 げモーメント等を水槽試験にて求め,その結果に基づ いて理論的に上部構造物の弾性変形及び曲げモーメン ト等を精度よく推定できる手法の確立を図る,並びに

③構造強度上最も重要な支持浮体と上部構造物との 取り付け構造強度に関して実験的に調べて局部構造強 度の推定手法の確立を図ること等である。

#### 2.2 研究概要

研究目標に対するそれぞれの研究内容は次のような ものである。

(1) 試設計構造物の構造強度解析

3次元上部構造物の静的構造強度解析及び上部構造 物の固有振動モード等が推算できる汎用構造計算プロ グラムを完成する。

この汎用構造計算プログラムを用いて温度差,静止 波形及び載荷重並びに上部構造物の形状等を系統的に 変化させて上部構造物の変形及び応力分布等を調べる。

また、上部構造物の固有振動モードや振動数等を調 べる。最後に、試設計された3種類の建造ユニットに ついて上部構造物の弾性変形及び応力分布等を調べる。

(2) 波浪中における弾性浮体の撓み変形と曲げモー メント応答

大型の弾性模型を製作し,弾性模型を用いて弾性浮体の撓み変形及び曲げモーメント応答を求める水槽試験手法の確立及び光学的原理による新しい多点変形測 定装置を導入して弾性浮体の撓み変形等の計測技術を 開発する。そして,系統的な水槽模型試験を実施して 上部構造物の撓み変形及び曲げモーメント分布を計測 する。

一方,上部構造物の動的構造解析手法を検討し,そ の結果に基づいて汎用構造計算プログラムを改良し, その数値計算プログラムを用いて上部構造物の撓み変 形及び曲げモーメント等を推算する。そして,理論推 算値と水槽模型実験値とを比較検討し,波浪中におけ る弾性浮体の撓み変形及び曲げモーメント応答の推算 精度の向上を図る。

(3) 局部構造強度

構造強度上最も重要な部分として支持浮体と上部構 造物との取り付け部の局部構造強度を実験的に調べる。

局部構造強度は、鋼板板厚、上部構造物の格子桁間 隔及び支持浮体の上部構造物への取り付け法等を変化 させた想定実機の約 ½ 縮尺模型を用い、異常な外乱に 相当する横荷重を作用させて模型の各点の変形及び歪 等を崩壊するまで計測する。その結果に基づいて局部 構造強度の推定手法を検討する。

# 第3章 研究実施内容と結果

## 3.1 試設計構造物の強度解析

第一編「大型浮遊式海洋構造物の建設基礎技術に関 する研究概要」および参考文献〔3〕において、浮遊 式海洋構造物について3種類の建造ユニット(ドック 等にて建造するブロック)の試設計が示されている。 これらの建造ユニットを接合した全体構造は、非常に 長大な構造物となるので、その弾性変形が検討課題と なる。次節3.2では波浪中における大型構造物の動的弾 性応答の検討を行っているが、本節では試設計構造物 の強度を概観するために、その静的弾性変形および固 有振動について有限要素法を用いた数値計算を行って 強度上の特性を検討した。

3.1.1 弾性変形

試設計された建造ユニットは3種類(LPG, CONTAINER及びORE/COAL)であり、いずれも 上甲板、二重底、横隔壁、縦通隔壁および支持浮体か ら成立っている。その1例を図3.1.1に示す。また、こ れらの建造ユニットの単位幅当りの平均曲げ剛性を表 3.1.1に示す。そして、60体の建造ユニットを接合した 大型構造物の全体配置を2種類考えたが、それらを図 3.1.2に示すように短形タイプおよびLタイプとそれ ぞれ称することにする。これらの全体構造の弾性変形 について2次元計算を行った。上部構造を異方性板に

#### 72

(72)

モデル化し、図3.1.3に示す要素分割を用いた。また、 浮体はスプリング要素とした。

まず、上甲板が太陽熱を受けて、構造物の上面と下 面とに温度差が生じたときの変形を求めた。その際に 用いた温度差は参考文献〔2〕から20℃とした。そし



図3.1.1 建造ユニットの概要図

表3.1.1 建造ユニットの単位幅当りの曲げ剛性

 $(10^7 \text{ t-m}^2/\text{m})$ 

Unit Direction	LPG	Container	Ore/Coal	
Longitudinal	1.53	2.11	1.08	
Transverse	1.35	1.81	0.69	

## (Rectangular Type)



(L Type)



図3.1.2 大型浮遊式海洋構造物の全体配置

て、矩形タイプおよびLタイプについての計算結果を それぞれ図3.1.4および図3.1.5に変位量を60倍に拡大







図3.1.4 温度差による全体構造物の変形(矩形タイプ)

(73)



図3.1.5 温度差による全体構造物の変形(Lタイプ)

図示した。これらの図から、両タイプともに内部が浮 上がり周囲が垂れ下る変形をしており、最大撓みは角 部に生じ約0.6mであり、また、上甲板には圧縮応力が 生じ、その最大値は中央部長手方向において約7 kgf/mm<sup>2</sup>程度になることが判明した。

つぎに、静止している波形に対する弾性変形につい て検討した。まず、最も大きな応力が構造物に生ずる 波形について考えてみる。参考文献〔3〕に日本沿岸 における波浪観測データが記載されている。これらの データから、波高と波周期の関係を示すと図3.1.6の白 丸印のようになる。この関係を同図に実線で示す放物 線によって近似し、波長〔 $\lambda$  (m)〕と周期(T)との関 係を $\lambda = gT^2/(2\pi)$ とすると次式が得られる。

H=-0.0284 $\lambda$ +0.862 $\sqrt{\lambda}$ -1.516 (3.1.1) そして、弾性基礎上(単位長さ当りスプリング係数 を k)の一様無限長梁(曲げ剛性を EI)を考えてみ る。この梁が荷重〔(k H/2) sin 2  $\pi x / \lambda$ 〕を受 け、長さ方向座標  $x \longrightarrow \pm \infty$ で撓み(w)が有限の値を 有するとすると次式が得られる。

$$\mathbf{w} = \left(\frac{\mathbf{H}}{2}\sin 2\pi x/\lambda\right) / \left\{1 + \frac{EI}{k}\left(\frac{2\pi}{\lambda}\right)^4\right\} \qquad (3.1.2)$$

したがって、甲板に生ずる応力の最大値を (omax), 中立軸からの距離をりとすると次式が得られる。

$$\frac{\sigma_{\max}}{yE} = \left(\frac{d^2w}{dx^2}\right)_{\max} = \frac{H}{2} \left(\frac{2\pi}{\lambda}\right)^2 \left\{1 + \frac{EI}{k} \left(\frac{2\pi}{\lambda}\right)^4\right\}$$
(3.1.3)

(3.1.3) 式に (3.1.1) 式を代入すると, 波長 (λ) と最大応力 (σ<sub>max</sub>) との関係が得られる。



図3.1.6 仮定した波周期と波高の関係

試設計構造浮体群の単位長さ当りのスプリング係数 ( $k = 0.196 t/m^3$ )を用いて、曲げ剛性(EI)をパラ メータとして波長と最大応力の関係を図示すると図 3.1.7のようになる。そして表3.1.1に示す曲げ剛性を 有する建造ユニットについては、波長( $\lambda$ )が400~500 mにおいて曲げ応力が最大となる。そこで、本節の計 算では  $\lambda = 450m$ , また、(3.1.1)式から波高 H=3.90 mとした。

中間の曲げ剛性を有する LPG ユニットについての 計算結果を図3.1.8から図3.1.11に示す。また、変形、 変位および甲板応力がそれぞれ示されているが変位量 を60倍に拡大図示している。波形の位相によって変形 の形状は異るが、ここでは代表的な例を示してある。 撓みは端部において大きくなっており、また、曲げ応 力は波の山あるいは谷において大きな値を示している。



図3.1.7 波長と最大応力の関係

(74)



図3.1.8 縦波中における全体構造物の変形 (矩形タイプ)

(矩形タイプ)



図3.1.10 縦波中における全体構造物の変形(Lタイプ)



図3.1.11 斜め波中における全体構造物の変形(Lタイプ)

(75)

応力が最も大きくなるような波長と波高の組合せを 選んだこともあってかなり大きな応力値を示しており, LPGユニットより小さい剛性をもつORE/COALユ ニットではこれがさらに大きくなる。また,この様な 構造の甲板応力はせん断遅れによって隔壁近辺で大き くなることが知られている。そこで,実際の最大応力 を得るために部分構造について3次元計算を行った。

計算範囲を図3.1.12に斜線で示す。荷重波形は2次 元計算の場合のそれと同じであるが,波の山が斜線部 分の左端にくるようにした。また,斜線部分の長さは 1波長の¼に相当する。二重底は1枚の板にモデル化 した。変形を図3.1.13に変位量を20倍に拡大して示す。

LPG Unit



CONTAINER Unit







図3.1.12 建造ユニットの三次元計算の範囲

甲板の等応力線を図3.1.14に示し,波の山の位置にお ける甲板の応力分布を図3.1.15に示す。隔壁間隔が比 較的狭い CONTAINER ユニットではほぼ一様であ るが,他のユニットでは応力値が隔壁付近で高くなっ ており,とくに倉口を有する ORE/COAL ユニット ではこの傾向が著しい。なお参考までに,縦通隔壁の 等応力線を図3.1.16に示す。



図3.1.13 縦波中における局部の変形

76



77

(77)

3.1.2 固有振動

固有振動についての計算を3.1.1で用いた2次元全 体構造モデルによって行った。ただし、質量は構造物 および最大許容貨物のそれを用い、また浮体の付加質 量係数を参考文献〔2〕から0.35とした。

それらの計算結果のうち LPG ユニットの低次の振 動モードを図3.1.17および図3.1.18に、固有振動数を 表3.1.2にそれぞれ示す。固有周期( $T_n$ )には振動モー ドが変ってもあまり大きな差は生じていない。この理 由を調べるために、弾性基礎上〔単位長さ当りスプリ ング係数(k)〕の単一梁〔長さ(L)、曲げ剛性 (EI)、単位長さ当り質量( $\rho$ a)〕を考えてみる。撓み (W)を

$$W = W_0 \sin\left(n\frac{\pi}{L}x + \theta\right) \cos\omega_n t \qquad (3.1.4)$$

とすると、エネルギー保存則から次式が得られる。

 $\boldsymbol{\omega}_n = \left\{ EI\left(n\pi/L\right)^4 + k \right\} / \rho a \tag{3.1.5}$ 

従って、n次の振動数 ( $f_n$ ) と1次の振動数 ( $f_1$ ) との 比は次式で与えられる。

$$\frac{f_n}{f_1} = \sqrt{\left(n^4 + \frac{1}{\pi^4} \frac{kL^4}{EI}\right) / \left(1 + \frac{1}{\pi} \frac{kL^4}{EI}\right)} \qquad (3.1.6)$$



図3.1.17 矩形タイプの全体構造物の固有振動

 $kL^4/EI \epsilon パラメータとして、次数 n と固有振動数$  $比 <math>(f_n/f_1)$  との関係 を図3.1.19に示す。 $kL^4/EI =$ 2,000および7,000は L=654.6m (幅) および1571.04m (長さ)にそれぞれ対応している。k が存在する場合に は、曲げ剛性 (EI) に比して長さ (L) が大きくなる と、振動次数 (n) による固有振動数  $(f_n)$  の変化が小 さくなることが分る。



図3.1.18 L タイプ全体構造物の固有振動



図3.1.19 弾性基礎上梁の固有振動数の変化

78

(78)

Mode Number	Rectang	ular Type	L Type		
	Frequency (Hz)	Period (sec)	Frequency (Hz)	Period (sec)	
1	0.1671	5.984	0.1671	5.984	
2	0.1679	5.956	0.1677	5.963	
3	0.1710	5.848	0.1699	5.886	
4	0.1728	5.787	0.1717	5.824	
5	0.1745	5.731	0.1772	5.643	
6	0.1789	5.590	0.1784	5.605	
7	0.1806	5.537	0.1821	5.491	
8	0.1930	5.181	0.1827	5.473	
9	0.1952	5.123	0.1896	5.274	
10	0.2041	4.900	0.1966	5.086	
11	0.2082	4.803	0.2055	4.866	
12	0.2148	4.655	0.2200	4.545	
13	0.2221	4.502	0.2248	4.448	
14	0.2245	4.454	0.2271	4.403	

表3.1.2 大型浮遊式海洋構造物の低次の固有振動

#### 3.1.3 考察

上部構造の上下面温度差に起因する撓みおよび応力 については、特に問題となるような大きさの値が生じ ていない。静止波形の場合については、変形が最も大 きくなるような波長と波高の組合せを選んだこともあ って、撓みおよび応力ともにかなり大きな値を示して いる。しかしながら、実海域において海洋構造物を設 置する場合には、応力の大きい部分を補強したり、構 造を変更することにより、これらの撓みおよび応力を 減少させることが可能である。いずれにしても最終的 には構造寸法の適否は、動的応答特性、荷重条件、消 波機構等を総合して判断する必要がある。浮体群に支 持された長大な構造物では、振動数の狭い範囲に数多 くの固有振動モードが存在する。このことは、このよ うな構造物の動的挙動に影響があるものと考えられる。 矩形タイプとLタイプとでは、後者の方の変形がやや 大きいという点以外は、特に有意な差は見られなかっ た。

なお、本節に示した部分構造の3次元計算プログラ

ムに次節の3.2に示す剛性を考慮した3次元動的構造 解析の変形結果を入力すれば、より実際に近づいた上 部構造物の甲板や隔壁等の応力分布を推算することが できる。

3.2 波浪中における弾性浮体の撓み変形と曲げモー メント

本節においては、多列多行に配列された支持浮体が 弾性の上部構造物を支持する構造様式を有する大型浮 遊式海洋構造物の波浪中における上部構造物の撓み変 形及び曲げモーメントを精度よく予測できる手法を確 立するために実施した大型模型による系統的な水槽試 験及び理論推算法等について述べる。

3.2.1 理論推算法の概要

(1) 大型浮遊式海洋構造物のモデル化

多数の支持浮体と上部構造物とから構成されている 大型浮遊式海洋構造物の上部構造物の剛性を考慮し, 波浪中における上部構造物の撓み変形及び曲げモーメ ント等の分布及び周波数応答特性等を推算する手法を 確立するためには,多自由度の動揺を許す弾性構造物

79

(79)

を適正にモデル化することが必要である。

そこで、まず、多列多行に配置された支持浮体の取 り付位置にそれぞれ節点を設け、各支持浮体の付加質 量を含めた大型構造物の質量を各支持浮体の節点に集 中質量として与える。そして、上部構造物は、各支持 浮体を連結する梁要素にて置き換える。その梁要素に 上部構造物と等価な曲げ剛性、軸剛性及び捩り剛性等 を与える。なお、支持浮体がフーティング型以外のロ ワーハル型及びポンツーン型の場合には、それらと等 価な軸剛性及び曲げ剛性等を梁要素に加える。

つぎに,適正かつ合理的な理論推算を行うため,次 に示すように2通りのモデル化を行った。

支持浮体の配列方向と波の進行方向とが同一となる 縦波(x=0°)及び横波(x=90°)の場合には、図3.2.1 に示すような2次元計算モデルを用い、斜め波の場合 には、図3.2.2に示すような3次元計算モデルを用いる ことにした。2次元計算モデルは、各フーティング型 支持浮体の中心及び梁要素の中立位置にそれぞれ節点 を設けて質量を分け与え、波浪強制力を各支持浮体の 水線面位置に設けた節点に加え、フーティング型支持 浮体を剛なパイプ要素として前述の節点間を垂直方向 に連結させたものである。





3次元計算モデルは、各節点を全て上部構造物上の 同一平面内にのみ存在させ、質量を支持浮体が取り付 く位置にそれぞれ一節点に与え、波浪強制力を梁要素 の中立軸位置における値に換算して質量を与えたと同 じ節点に加えた。したがって、3次元計算モデルでは、 節点や質量が垂直方向に分布していないため、水平方 向の radiation 流体力に起因する曲げモーメントは正 しく考慮することができないという欠点がある。しか しながら、本研究の対象として取り扱っているような 巨大な平面を有する浮遊式海洋構造物にあっては、 radiation 流体力に起因する曲げモーメントは無視で きる程度に小さいといえる。

(2) 弾性浮体の波浪中における運動方程式とその解 法

大型構造物の波浪中における運動方程式は、一般に 次式のようなマトリックスにて書き表わすことができ る<sup>4),5)</sup>。

$$M_v \ddot{x} + N \dot{x} + D |\dot{x} - u| (\dot{x} - u) + Kx = F$$
  
(3.2.1)

ここで、M<sub>v</sub>は見掛け質量のマトリックス、N は造波 減衰力のマトリックス、D は造渦減衰力のマトリック ス、K は静的復原力や係留ラインによる復原力のマト リックス及び上部構造物の剛性マトリックス、x は変 位ベクトル、u は波粒子速度ベストル並びに F は波浪 強制力ベクトルである。

(3.2.1) 式の未知数である x は, 2 次元計算モデル の場合には1節点につき上下揺れ,前後揺れまたは左 右揺れ及び縦揺れまたは横揺れの3自由度( $x_1$ ,  $x_2$ 及 び $\theta_2$ )を考え,3次元計算モデルの場合には1節点に 船首揺れを除く5自由度( $x_1$ ,  $x_2$ ,  $x_3$ ,  $\theta_1$ 及び $\theta_2$ )の 動揺を考えた。なお,波浪強制力,付加質量及び造波 減衰力等については,浮体に働く外力及び流体力の推 定法に関する研究において水槽試験等にて検証され, 提示されている3次元理論推算値を用いた。また,浮 体が係留されている場合でも係留ラインによって生じ る復原力は,今回の弛緩係留状態では静的復原力に比 して小さいため,理論推算する際には無視している。

支持浮体の上下方向変位に対する減衰力は、本研究 の対象として取り扱っているような巨大な平面を有す る浮遊式構造物の撓み振動を考える場合、水平方向変 位に比して上下方向変位の流体力が支配的になるため、 後述するように造波減衰力のほかに粘性減衰力を抗力 係数として考慮することにした<sup>6</sup>。

(3.2.1) 式に示す運動方程式は,次に示す2通りの 手法を用いて理論推算値を求めた。

i ) 時刻歴応答解析

一般にウィルソン θ法としてよく知られている一

80

種の直接積分法によって上部構造物の運動を時刻歴応 答にて求める手法である。この解析手法は,造渦減衰 力を考慮した非線形運動方程式をそのまま解くことが できると共に不規則的な外乱に対しても時刻歴応答を 求めることができるという長所を有している。しかし ながら,演算時間がかかり過ぎる短所を併せ持ってい る。なお,本節に示す波浪中における弾性浮体の撓み 変形及び曲げモーメントの理論推算値の大部分は,時 刻歴応答解析手法を用いている。また,本解法の詳細 については参考文献〔6〕を参照されたい。

ii) 周波数応答解析

(3.2.1) 式の節点変位ベクトル(x) が入射波と同 じ周波数にて調和振動すると仮定し,x, x 及び x を各 位相成分ごとに分離し,変位の振幅を未知数とする連 立一次運動方程式にして周波数応答特性を求める手法 である。この解析法は,一般に線形運動方程式を解く 手法であるが,(3.2.1)式のように非線形の造渦減衰 力項を考慮する場合には,(3.2.2)式のように等価線 形化を図り,その式の第1項を線形運動方程式の左辺 に加え,第2項を右辺に加えた非線形運動方程式に書 き換えて繰り返し演算を行って解を収束させる手法を とればよい。

$$D|\dot{\mathbf{x}} - \mathbf{u}|(\dot{\mathbf{x}} - \mathbf{u}) \coloneqq \frac{8}{3\pi} D(\dot{\mathbf{x}} - \mathbf{u})(\dot{\mathbf{x}} - \mathbf{u})$$
$$= \frac{8}{3\pi} D(\dot{\mathbf{x}} - \mathbf{u}) \dot{\mathbf{x}} - \frac{8}{3\pi} D(\dot{\mathbf{x}} - \mathbf{u}) u \qquad (3.2.2)$$

ここで, (x-u) は流体粒子の相対速度振幅である。 同波数応答解析手法は, 等価線形化した非線形減衰 力を考慮しても時刻歴応答解析手法に比して演算時間 を短縮できる特徴を持っている。

(3) 簡易推算法

ここでは、図3.2.1に示すような振動系に対する理論 推算法を極めて簡略化し、図3.2.3に示すような一様な 弾性基礎上の梁の振動に置き換えて波浪中における弾 性浮体の撓み変形及び曲げモーメント等を推算する簡 易推算法について述べる。

ー様な弾性基礎上に置かれた梁の振動方程式は,周 期的外乱である規則波のみを取り扱うこととし,減衰 項を無視すると一般に次式にて書き表わすことができ る。

$$\rho \frac{\partial^2 W}{\partial t^2} + EI \frac{\partial^4 W}{\partial x^4} + kW = f(x, \omega)$$
(3.2.3)

ここで、 $\rho$  は梁の単位長さ当りの見掛け質量、EI は 梁の曲げ剛性、k は基礎係数( $k = k' / \ell$ , k'は支持 浮体の静的復原力係数、 $\ell$  は支持浮体の取り付け間



図3.2.3 弾性基礎上の梁の振動

隔),  $f(x, \omega)$ は波浪強制力によって与えられる梁に 対する外力分布, $\omega$ は外力の円周波数,tは時間及び x は梁の長さ方向の座標である。そして,W は梁の弾 性変位を表わす。

(3.2.3)式の解は、両端自由という境界条件のもと で考えると以下のようなn個の固有振動モードの線 形結果として書き表わすことができる<sup>7</sup>。

$$W = e^{i\omega t} \sum_{j=0}^{n} a_j W_j(x)$$
 (3.2.4)

$$\begin{array}{l} z \in \mathcal{T}, \ j = 0, \ W_0(x) = \sqrt{1/(\rho L)} \\ \\ j = 1, \ W_1(x) = \sqrt{12/(\rho L)} \cdot (x/L - 1/2) \end{array}$$

であり, j≥2に対しては,

 $W_j(x) = \{\sqrt{L} (\cosh m_j \cdot \sin m_j - \sinh m_j \cdot \cos m_j)\}^{-1}$ 

 $\times \{(\sinh m_j - \sin m_j) \cdot C(x) - (\cosh m_j - \cos m_j) \\\times S(x)\}$ 

となる。そして、  

$$C(x) = \cosh(m_j x/L) + \cos(m_j x/L)$$

 $S(x) = \sinh (m_j x/L) + \sin (m_j x/L)$ 

 $a_j = \bar{a}_j e^{i\varepsilon_j}$ 

である。ここで、Lは梁の全長、 $\varepsilon_j$ は振動モードと波浪 強制力との位相差及び $m_j$ は振動モードに固有の定数 である。

以上の振動モードにおいてjの値は、一般に撓み振 動の節数を表わし、j=0が上下揺れでj=1が縦揺れ に相当する。

(3.2.4) 式を(3.2.3) 式に代入して梁の振動方程 式を書き換えると次式のように書き表わすことができ る。

$$e^{i\omega t} \sum_{j=0}^{n} \{-\rho \omega^{2} + EI(m_{j}/L)^{4} + k\} a_{j} W_{j}(x) = f(x, \omega)$$
(3.2.5)

(81)

そして,右辺の外力分布を近似的に次式のように書 き表わす。

$$f(x,\omega) = F_Z e^{i(\omega t - 2\pi x/\lambda)} - M_\theta \frac{2\pi}{\lambda} e^{i(\omega t - 2\pi x/\lambda + \pi/4)}$$

(3.2.6)

ここで、Fzは支持浮体間隔当りの上下方向波浪強制 力の振幅, M<sub>0</sub>は支持浮体間隔当りの波浪強制縦揺れ モーメントの振幅及び λ は波長である。

(3.2.5) 式にモード法を適用し,各固有振動モード の成分の大きさ (ā;)及び外力に対する位相差(ɛ;) は 次式より求めることができる。

$$\bar{a}_{j}e^{i(\omega t+\varepsilon_{j})} = \int_{0}^{L} \mathbf{f}(x,\omega)W_{j}(x)dx / (\omega_{j}^{2}-\omega^{2}) \qquad (3.2.7)$$

ここで, ω,は j 節の振動モードの固有周波数であり, (3.2.3) 式の自由振動時の解として次式で与えられ る。

$$\omega_{j} = [\{EI(m_{j}/L)^{4} + k\}/\rho]^{1/2}$$

(3.2.8)

以上の結果を用いて大型浮遊式海洋構造物の弾性上 部構造物の各固有振動モードに対する上下変位応答 (z<sub>i</sub>(x))及び曲げモーメント応答(M<sub>i</sub>(x))は, 次式に求めることができる。

$$z_{j}(x) = W_{j}(x) \cdot \int_{0}^{L} f(x,\omega) W_{j} dx / \{e^{i\omega t} \cdot (\omega_{j}^{2} - \omega^{2})\}$$
  

$$M_{j}(x) = EI(d^{2}W/dx^{2})$$
  

$$= EI(m_{j}/L)^{2} \bar{a}_{i} e^{i(\omega t + \varepsilon_{j})} W_{j}(x)$$
(3.2.9)

3.2.2 水槽試験

(1) 供試模型

水槽試験に使用した大型模型は、フィージビリティ スタディによる大型浮遊式海洋構造物の試設計例の上 部構造物及び支持浮体を模型化したものである。その 縮率は流体力学的見地から充分精度が保たれると予測 される<sup>1</sup>/30を選んだ。なお、大型模型の長さ及び幅に関 しては、使用する水槽の主要目によって試設計例の大 型構造物の長さ及び幅ともに約½に相応する部分にな っている。

上部構造物模型

試設計例の上部構造物は,総て鋼材を使用したトラ ス構造と平板とから構成されているが,上部構造物を 模型化するに際してこれらの試設計例の上部構造物に 曲げ剛性(表3.1.1)の平均値を用い長さ及び幅方向と もに一様な平面構造物であると仮定した。その結果, 上部構造物模型は,長さが3.340m,幅が1.444mのブ ロックを16個,充分なる剛性を持たせて結合したもの である。その一つのブロックの上部構造物は、図3.2.4 に示すように4 mm 厚のアルミニウム板の上面を長 さ方向にはアルミニウムアングル材(75×40×9 mm) 及び幅方向にはアルミニウム溝形材(80×40×4×6 mm)で所要の剛性になるように格子状に補強したも のである。



図3.2.4 大型模型の1ブロックの上部構造物模型

ii) 支持浮体模型

大型模型に用いた支持浮体の形状は,図3.2.5に示す ようなフーティング型,ロワーハル型及びポンツーン 型の3種類である。これらの支持浮体は,充分なる剛 性を持たせると共に軽量化を図るためにアルミニウム 材,塩化ビニール及び発泡スチロール等を用いて製作 したものである。

以上の上部構造物及び支持浮体を用いて大型模型を 組み立てた。その時の大型模型の主要目及び剛性等を 一括して表3.2.1に、3種類の大型模型の支持浮体の配 置の概要図を図3.2.6に示す。図中の丸印はフーティン グ型、矩形印はロワーハル型及び正方形はポンツーン 型の支持浮体を表わしている。

(2) 試験状態等

水槽模型試験は,船舶技術研究所の海洋構造物試験 水槽において水深が1.80mにて行った。その試験状態 の概要を一括して表3.2.2に示す。

i) 波浪条件

規則波は,実機換算で5.0mに相応する167mmを標 準波高とし,波周期を実機換算で3.2~22秒に相応する 0.58~4.00秒の範囲で系統的に変化させたものである。 なお,一部の波周期については波高を変化させた。

不規則波としては, Pierson - Moskowitz 型の I.S. S. C (International Ship Structure Committee) 型

82

(82)



図3.2.5 大型模型に用いた支持浮体の形状

標準波スペクトル及び広帯域の一定エネルギー密度を 有する過渡水波を用いている。なお、I.S.S.C型標準 波スペクトルの平均波周期は1.66秒(実機換算で9.1 秒)で、有義波高は167mmを標準とした。

ii) 係留システム

係留システムは、浮体の複数係留システムに関する 研究において詳述している中間シンカー付鉄鎖係留ラ インが24条(I型模型)または22条(II型及びIII型模 型)で弛緩係留状態である。なお、一部の試験状態に おいては、無係留状態または中間シンカーなしの状態 のものがある。



a) I型模型







(83)

型 大型模型の種類 Ι 型 Π 型 III 13.36 m 長 3 13.36 m 13.36 m 5.82 m 幅 5.82 m 5.82 m 0.504 m 0.504 m 0.504 m さ 高 (0.458m ロワーハル) (0.458m ポンツーン)  $5.27 \times 10^4 \text{kg} \cdot \text{m}^2$  $5.27 \times 10^4 \text{kg} \cdot \text{m}^2$ 剛 性 縦方向  $5.27 \times 10^4$ kg·m<sup>2</sup> 横方向  $9.28 \times 10^4 \text{kg} \cdot \text{m}^2$  $9.28 \times 10^4 \text{kg} \cdot \text{m}^2$  $9.28 \times 10^4 \text{kg} \cdot \text{m}^2$ (EI)

表3.2.1 大型模型の主要目

#### 表3.2.2 大型模型の試験状態

大型模型の種類		類	I 型	II 型		Ⅲ 型	
規	波周期		5.4~16.4秒	3.2~18.0秒		3.2~22.0秒	
則 波	波	高	標準5m( <b>3~8</b> m)	標準5m	( <b>3∼6</b> m)	標準5m(3~8m)	
~	波スペク	1トラム	Pierson-Mos	kowitz型 IS	SC標準波ス~	ペクトラム	
規	平均波	と 周 期	9.1秒	7.7秒	9.9秒	9.1秒	
則	有 義	波 高	標準 5 m	1.5,3.0m	2.5,5.0m	標準 2 m	
浪 波 (過 渡 水 波)		水波)				5種の過渡水波を重ね合せ	
波との出会角		会角	0°, 30°, 60°, 90°	0°, 15°, 30°		0°, 30°	
流 速		速	3ノット	0.8~3.7ノット		·	
<ul><li>潮 流</li><li>潮流との出会角</li></ul>		り出会角	30°	0°, 30°, 60°, 90°			
風速又は風荷重		t風荷重	定常31t変動64t相当	10~43m/秒相当			
潮風流 風 向		向	30°	0°, 10°, 20°, 30°			
風荷重の与え方		)与え方	サーボ式引張装置による	送風機による			
			○24点スラック係留	○22点スラッ	,ク係留	○22点スラック係留	
係	留条	件	シンカー付および	シンカー付 ( <b>x=30</b> °)		シンカー付	
			シンカーなし	○案による0/ 	に休留 χ=0°,15°)		
	大 規則波 不 規則波 液 流 係	大型模型の種       規則波     不規則波     液       波     波     ス       波     波     ス       次     平有     通のの       近     次     次       方     流     流       減     人     人       流     減     風       風     風     風       風     風     風       日     条	大型模型の種類       規測     波     周     期       波     高       波スペクトラム     平均波周期       有 義 波 高       (過渡水波)       液     名       (過渡水波)       液     との出会角       流流     速       潮流との出会角       風速又は風荷重       風荷重の与え方       係     留条件	大型模型の種類     I     型       規則 波     波     周期     5.4~16.4秒       波     高     標準5m(3~8m)       水     波スペクトラム     Pierson-Mos       平均波周期     9.1秒       有義波高     標準5 m       (過渡水波)        波     との出会角     0°,30°,60°,90°       流     速     3 ノット       潮流との出会角     30°       瀬流との出会角     30°       風速又は風荷重     定常31t変動64t相当       風     向       風荷重の与え方     サーボ式引張装置による       (公4点スラック係留     シンカー付および       シンカーなし     シンカーなし	大型模型の種類I型II規波周期5.4~16.4秒3.2~1波高標準5m(3~8m)標準5m(3波高標準5m(3~8m)標準5m(3不波スペクトラムPierson-Moskowitz型 ISS平均波周期9.1秒7.7秒月着、波高標準5 m1.5,3.0m(過渡水波)波との出会角0°,30°,60°,90°0°,15流遠3 / ット0.8~3.滴流との出会角30°0°,30°,流遠24点スラック係留シンカー付およびシンカー付およびシンカー付およびシンカー行シンカーなし○案による仍	大型模型の種類I型II型規 関 波波周期 $5.4 - 16.4 $ $3.2 - 18.0 $ 波高標準5m( $3 - 8$ m)標準5m( $3 - 6$ m)不 規 明波スペクトラムPierson-Moskowitz型 ISSC標準波スペ平均波周期9.1秒 $7.7 $ $9.9 $ 有義波高標準5 m $1.5, 3.0 $ m $2.5, 5.0 $ m波一波との出会角0°, 30°, 60°, 90°0°, $15^\circ$ , $30^\circ$ 流速3/ット $0.8 - 3.7 / ット$ 滴流との出会角30°0°, $30^\circ$ , $60^\circ$ , $90^\circ$ 流風速又は風荷重定常31t変動64t相当 $10 - 43 m / $ 流風向 $30^\circ$ 0°, $10^\circ$ , $20^\circ$ , $30^\circ$ 風荷重の与え方サーボ式引張表置による送風機による $(22 \pounds 3.7 - 7) / $ 係留条件 $024 \pounds 3.7 - 7 / $ $(22 \pounds 3.7 - 7) / $ ※ シンカー付および シンカーなし $0.8 - 3.7 / $ $(22 \pounds 3.7 - 7) / $ (第 (第 (20, 30°) $0^\circ, 10^\circ, 20^\circ, 30^\circ$ $0^\circ, 10^\circ, 20^\circ, 30^\circ$ (第 (第 (20, 15°) $0.8 - 3.7 / $ $(22 \pounds 3.7 - 7) / $	

(3) 計測項目及び計測方法

大型模型の波浪中における弾性浮体の撓み変形と曲 げモーメントに関する水槽模型試験においては,以下 に述べる計測項目を主体にした。

i) 入射波

水槽模型試験時の入射波は,サーボ式波高計を用い て大型模型からの反射波の影響が最も少ない水槽側壁 の造波装置近くにおいて計測した。

#### ii) 弾性浮体の撓み変形

上部構造物の弾性による撓み変形は, 直接撓み量と して計測することができないため, 各計測点における 上下方向変位にて計測した。その上下方向変位の計測 は, 新しく導入した無接触型多点変形測定・解析装置, 加速度計及び機構式運動計測装置を用いて行った。

無接触型多点変形測定・解析装置とは、本研究のた めに新しく導入したもので(スウェーデンのセルコム

84

(84)

社が開発したセルスポットIIを組み込んだナック社製のダイナミックポジショナー),その装置の概要を図

3.2.7に主要目を表3.2.3に示す。





図3.2.7 無接触型多点変形測定・解析装置の概要

表3.2.3 無接触型多点変形測定・解析装置の主要目

① カメラ (2台)	計測周期:最大10kHz
レ ン ズ:キャノン 50mm	<ul><li>④ 出力信号</li></ul>
絞 り:1~5.6,6段	アナログ:TTLレベル, ±10V
節点距離:48mm	デジタル:TTLレベル, 10ビット
有効撮像面: 22×22 mm	⑤ データプロセッサー
分 解 能:1/1,024	本 体:セイコー 5900 II
② 発光体 (12ケ)	記 憶:ミニフロッピーディスク 2台
型 式:8型(16マウント)	出 力:リコーGPII プリンター
寸 法:27×27×14mm	⑥ その他
駆動電流:2~3A p-p	LEDコントロールユニット,2台
発光波長: 930 nm	カメラケーブル,25mと50m
③ メインユニット	シンクケーブル, 25m 2本
計 測 点:最大128点	カメラ取付・調整架台,2台

(85)

計測の原理は、①最大10台の発光体を供試模型に取 りつける、②各発光体からは、100µsec づつ遅れて約50 µsec 間だけ光を出す、③その光が受信部のレンズを介 してカメラ内の位置検知器の平面内に結像する、④位 置検知器で光電流が生じて各発光体の位置に対応した x及びy軸のアナログ及びデジタル信号に変換する、 そして、⑤その信号を所要の解析を行った後に表示器 及び x-y 記録器に出力することができる。なお、カメ ラが1台の場合には、平面内の運動(2次元)が計測 でき、2台の場合には、3次元の運動が計測できる。

加速度計による上下方向変位の計測法は、まず、上 部構造物の縦揺れ及び横揺れによる影響が小さいとし、 上部構造物上に12~20台の加速度計を配置し、上下方 向加速度の分布を計測した。つぎに、そこで得られた 加速度をフーリェ解析して1~6次項までの係数を求 め、それらの成分が調和振動しているものと仮定して 変位に換算した後に位相を考慮して合成している。

機構式運動計測装置による上下方向変位の計測法は,





極めて一般的な手法であり,今回の水槽模型試験にお いては供試模型の上部構造物の中心において6自由度 の動揺を計測した。

iii) 曲げモーメント

上部構造物の曲げモーメントの分布計測法は,まず、 ①上部構造物のアルミニウム平板を格子状に補強した アングル材及び溝形材の垂直面の上部及び下部に歪ゲ ージを貼付けてそれぞれの歪量を計測する,つぎに, ②それらの歪量から中立軸及び上部構造物の有効幅を 求める,そして,③上部構造物の断面2次モーメント から曲げモーメントを換算した。

以上に記述した計測項目について I 型, II 型及びIII 型の3種類の供試模型の上部構造物上における上下方 向変位と曲げモーメントの計測場所を図3.2.8及び図 3.2.9に示す。

3.2.3 水槽試験結果及び理論推算値

(1) 上下方向変位の実測事例

ここで示す上部構造物上の上下方向変位とは、上部



図3.2.9 上部構造物上の縦及び横曲げモーメントの 計測場所

構造物の弾性による撓み変形,上下揺れ,縦揺れ及び 横揺れ等が総て含まれているものである。

i) 無接触型多点変形測定・解折装置による計測

まず, 縦波 (x = 0°) 及び斜め波 (x = 30°) 中にお けるIII型模型の上部構造物の中心線上の長さ方向の変 位分布の計測事例を上下方向変位と前後方向変位との 合成で図3.2.10に示す。この図から,長さ方向の上下 及び前後方向変位の振幅分布や位相及び波周波数の変 化に対する変位量の変化等を極めて明瞭に把握するこ とができる。また,低周波数では波上側及び波下側端 部に近づくにつれて変位は,ほぼ傾斜した直線上を運 動しており,波周波数が0.4Hz以上の周波数では変位 量が急激に小さくなること等が判る。

つぎに,斜め波(x=30°)中におけるII型模型の上 部構造物の波上側端部の幅方向の変位分布の計測事例 を上下方向変位と左右方向変位との合成で図3.2.11に 示す。

この図から,波上側端部の幅方向の変位は,波浪が 入射してくる左舷側ではほぼ円運動に近く,右舷側に 行くに伴い右傾斜しながら長楕円運動になることが判 る。また,波周波数が0.35~0.50Hzの範囲では上下方 向変位は, 左舷側が右舷側より大きくなることが判る。

ii) 加速度計

縦波(x=0°)中におけるIII型模型の上部構造物の 中心線上の長さ方向の上下方向加速度及び上下方向変 位の1周期の波型側を図3.2.12に示す。図中の加速度 は、実線が実測した波形、破線は実測した加速度をフ



図3.2.10 大型模型の中心線上の長さ方向の変位分布

ーリェ解折し,その1~3次項までを合成した波形で ある。また,上下方向変位の波形は,前述の手法に基 づいて1~3次項の加速度から求めたものである。こ れらの図から,加速度の波形は,1~3次項までを合 成すれば十分実測した波形に近づくことが判る。また, 変位波形は,加速度の基本成分が支配的であることが 判る。

(2) 上下方向変位の計測法による比較

まず,機構式運動計測装置と加速度計による実測した上下方向変位の周波数応答特性を比較する。両計測法によるIII型模型の上部構造物の縦波中における上下方向変位の実測値の比較例を図3.2.13に示す。図中の 白丸印は機構式運動計測装置により直接計測した値, 黒丸印は加速度計による加速度からの換算値,実線は 3.2.1に述べた時刻歴応答解折による推算値である。この図から,両計測法による上下方向変位の実測値は, 極めてよく一致していることが判る。また,実測値と 推算値との相関は全般的に良好であることが判る。



(87)



図3.2.12 縦波中における大型模型の中心線上の長さ方向の上下方向加速度及び変位分布



図3.2.13 機構式と加速度計による上下方向変位 の比較

つぎに、無接触型多点変形測定・解折装置と加速度 計による実測した上下方向変位の周波数応答特性を比 較する。両計測法によるⅢ型模型の波上側両端部の斜 め波(*x*=30<sup>\*</sup>)中における上下方向変位の実測値の比 較例を図3.2.14に示す。図中の白丸は無接触型多点変 形測定・解折装置により直接計測した値, 黒丸印と実 線は加速度計による加速度からの換算値とその平均線 である。この図から, 今回実施した範囲では両計測法 による上下方向変位の実測値は, 極めてよく一致して いることが判る。

(3) 理論推算法の精度向上

i) 支持浮体の造渦減衰力の検討

支持浮体の上下方向変位は、各支持浮体に働く外力 及び流体力の上下方向成分の影響を強く受ける。 「浮体に働く外力及び流体力の推定法に関する研究」 及び浮体工法による海上空港に係わる評価のための技 術調査研究<sup>31</sup>等によると支持浮体の上下方向変位には、 造波減衰力と造渦減衰力とを考慮する必要性があるこ とが示されているので、Morison 式の抗力係数(C<sub>D</sub>) を用いて(3.2.1)式のDに対応する各支持浮体の造渦 減衰係数(d<sub>z</sub>)を次式にて求めて考慮することにした。

$$d_{z} = \frac{1}{2} C_{D} \rho S \qquad (3.2.10)$$

ここで、C<sub>D</sub>は抗力係数、ρは流体密度及びSは支持 浮体の水線面積である。そして、抗力係数は、一般に

88

(88)



図3.2.14 無接触型の加速度計による上下方向変位 の比較

形状によって変化するので,I型模型の縦波中におけ る波上側端部の上下方向変位と上部構造物中央の縦曲 げモーメントに対する抗力係数の影響を時刻歴応答解 折による推算値で調べた結果例を図3.2.15に示す。

この図から,波周波数によって抗力係数の影響は多 少相異するが,上下方向変位及び縦曲げモーメントと も抗力係数が1.5程度でほぼ収束していることが判る。 したがって,本研究においては,支持浮体の形状が変 化しても抗力係数は1.5であるとして推算することに した。なお,前節に示した理論推算法では,抗力係数 の外に支持浮体の相互干渉や支持浮体ごとの外力等を 考慮することができる。

ii) 上部構造物の剛性の検討

試設計された大型構造物の上部構造物は,使用目的 に対応した上部構造物の構造によって剛性が相違する が,本研究において用いた大型模型の上部構造の剛性 は,試設計した代表的な上部構造物の剛性に相応させ ている。したがって,上部構造物の剛性の変化による 上下方向変位及び曲げモーメントに及ぼす影響につい て調べる。



図3.2.15 抗力係数の変化に対する上下方向変位と 縦曲げモーメント

#### まず、曲げ剛性の変化による影響を調べる。

(3.2.1) 式及び (3.2.8) 式にて求めた I 型模型の横 波と縦波及び図3.1.1に示す建造ユットに対する j 節 振動モードの固有円周波数を表3.2.4に示す。表中の括 弧内の数値は, (3.2.1) 式を時刻歴応答解折によって 求めた値で,  $L/\ell + 1$  は波に平行な 1 列の支持浮体 の本数である。この表から, 前述の 2 次元計算モデル (図3.2.1) は本来離散系であるが,支持浮体が11本以 上になれば一様な弾性基礎上の梁 (図3.2.3) の振動と して取り扱っても十分な精度があることが判る。そし て,表3.2.4に示す各計算例について各固有振動モード に対する曲げ剛性の有効度 ( $\alpha$ ) を求めた結果を表 3.2.5に示す。表中の有効度は (3.2.5) 式の左辺第2 項と第 3 項との比 ( $\alpha$  = EI ( $m_i/L$ ) 4/k) で, この 式中の  $m_i$ は振動モードの固有の定数を表す。 $\alpha$ は j 節振動のたわみモードに対して,曲げモーメントと静

計算状態	$L/\ell + 1$	振動モードの固有周波数 (1/sec)						
		0節(上下揺れ)	1節(縦揺れ)	2 節	3 節	4 節	5 節	
I 型模型 横波	11	0.106 (0.106)	0.106 (0.106)	0.736 (0.667)	2.000 (1.818)	4.000	6.667	
I 型模型 縦波	25	0.106 (0.106)	0.106 (0.106)	0.177 (0.174)	0.403 (0.395)	0.769 (0.763)	1.429	
建造ユニット 縦波	97	0.106) (0.106)	0.106 (0.106)	0.107 (0.107)	0.109 (0.109)	0.118 (0.118)	0.135 (0.135)	

表3.2.4 支持浮体の数に対するj節振動モードの固有周波数

表3.2.5 支持浮体の数に対するj節振動モードの有効度

計算状態L	$L/\ell+1$	振動モードの有効度 $[\alpha = EI(m_j/L)/k]$					
		0節(上下揺れ)	1節(縦揺れ)	2 節	3 節	4 節	5 節
I型模型横波	11	0	0	47.00	359.0	1,378.0	3,766.0
I型模型縦波	25	0	0	1.77	13.44	51.66	141.0
建造ユニット縦波	97	0	0	0.01	0.66	0.23	0.62

的復原力のそれぞれの応答の大きさの比を表している。 この表から、一般に一様な弾性基礎上の梁に近似でき る大型浮遊式海洋構造物の弾性振動応答は、有効度 α によって支配されることがわかる。すなわち、有効度 が1.0以下の振動モードでは静的復原力が支配的にな り、曲げモードメントが小さくなる。有効度が1.0以上 の振動モードでは曲げモーメントが支配的になるとい える。

そこで、I型模型の上部構造物の中央線上の縦波中 における上下方向変位及び縦曲げモーメントの分布に 曲げ剛性が及ぼす影響を調べた結果を図3.2.16に示す。 図中の振幅分布は、2節振動モードに対する有効度 ( $\alpha_2$ )を0.2 (EI/10)、1.8 (EI)及び4.7 (2.65EI) に変化させた場合のものである。なお、上下方向変位 は入射波の振幅( $\zeta_a$ )、曲げモーメントは $\rho g \zeta \nabla_a \tau$ 無次 元値してある。ここに $\rho$ は流体密度、g は重力加速度、 ▽は支持浮体の排水量である。この図から、曲げ剛性 の影響は、波周波数が0.333Hz で顕著に現われ、有効 度が0.2程度に小さくなると0節(上下揺れ)及び1節 (縦揺れ)振動が大きくなり、上下方向変位の振幅が 大きくなるが、縦曲げモーメントの振幅は逆に小さく なることが判る。研究対象にしている実機は、極めて 長大化するため、表3.2.5から判るように有効度が小さ くなる傾向があるので曲げモーメントの振幅が相対的 に小さくなることが予測できる。

つぎに, 上部構造物が剛体 (EI=∞) の場合と弾性 体 (EI) の場合とについての上下方向変位及び曲げモ ーメントを調べる。

Ⅰ型,Ⅱ型及びⅢ型模型の縦波中における上下方向



図3.2.16 縦波中における上部構造物の剛性変化に 対する上下方向変位と縦曲げモーメント

90

変位と縦曲げモーメントについて剛体と弾性体とで推 算した結果を図3.2.17から図3.2.22に示す。図中の白 丸印は大型模型による実測値であり、実線及び破線は、 2次元計算モデルで有効度が1.8(EI)及び無限大 (EI=∞)について造渦減衰力を考慮した時刻歴応答 解折による推算値である。なお、この図の実線と破線 との相違が上部構造物の弾性による撓み変形である。

これらの図から、上下方向変位の場合、今回実施し た範囲でも剛体と弾性体とによる相違が全ての波周波 数領域において現われていることが判るが、支持浮体 の形状及び上部構造物上の場所によって多少変化する ものの全体的に弾性影響はそれ程大きくないといえる。

縦曲げモーメントの場合,今回実施した範囲でも剛体と弾性体との相違が全ての波周波数領域において極めて顕著に現われていることが判る。特に,上部構造物の中央部に近づくに従い弾性影響が顕著に現われ,低周波数領域では弾性体になると曲げモーメントの応答が低くなり,0.7~1.1Hz付近の波周波数では弾性体になると曲げモーメントの応答が高くなることが判る。



図3.2.17 I型模型の縦波中における上下方向変位の周波数応答特性



図3.2.18 II型模型の縦波中における上下方向変位の周波数応答特性

(91)



図3.2.19 III型模型の縦波中における上下方向変位の周波数応答特性



図3.2.20 I型模型の縦波中における縦曲げモーメントの周波数応答特性



図3.2.21 II型模型の縦波中における縦曲げモーメ ントの周波数応答特性



図3.2.22 III型模型の縦波中における縦曲げモーメントの周波数応答特性

92

- (4) 上部構造物の変形パターン
- i) 上部構造物の中心線上

Ⅲ型模型の縦波中における上部構造物の中心線上の 長さ方向(波上側端部(F.P.)から波下側端部(A.P.) までの14個所)の上下方向変位と加速度の1周期(36 分割)間で変化するパターン例を図3.2.23に示す。こ の図は、大型模型の上部構造物の中心線上の11個所で 加速度計を用いて計側した上下方向加速度を図3.2.12 に示すように解析し、その結果より求めたものである。 なお、加速度及び変位とも上部構造物の寸法に対して 極端に拡大してある。

この図から,加速度の場で見ると,上部構造物は長 さ方向に入射波の波形が変化する周波数より高い周波 数で複雑に変形している。その傾向は入射波の周波数 が高くなるに伴い高周波数での複雑な変形が激しくな る。一方,上下方向変位の場で見ると,上部構造物は, 大略入射波の波形の変化と等しい周波数で滑らかに変 形している。そして,上部構造物の波上側と波下側の 端部に近づくに伴い正弦的に大振幅で変位し,中央部 付近では変位量が小さいことが判る。

ii) 上部構造物の変形パターン

**Ⅰ**型及びⅢ型模型の斜め波(χ=30°)中における上 部構造物の上下方向変形パターン例を図3.2.24に示す。 この図は、波周波数が約0.3Hzの1周期(6分割) と半周期(8分割)間における上部構造物全体の変形 パターンを示したものである。なお、変形量は、上部 構造物の寸法に対して約8倍拡大して表示している。

この図から,上部構造物は,剛体としての動揺であ る上下揺れ,縦揺れ及び横揺れ以外に弾性体としての 撓み変形や捩れ変形等が生じていることが判る。

(5) 縦波中における上下方向変位と縦曲げモーメントの実測値と推算値との比較

i) 上下方向変位の周波数応答特性

I型, Ⅱ型及びⅢ型模型の縦波中における上部構造 物の中心線上の上下方向変位の周波数応答特性を,図 3.2.17から図3.2.19に示してある。図中の丸印は実測 値,実線及び破線はそれぞれ弾性浮体と剛体に対する 推算値である。

これらの図から、上下方向変位は、今回完成した推 算法を用いてよい精度で予測できることが明らかにな った。さらに、上下方向変位に関しては、支持浮体の 形状及び上部構造物の場所によって多少相違するが、 剛体としての動揺からも推定できる。

ii) 上下方向変位の長さ方向分布

I型,Ⅱ型及びⅢ型模型の縦波中における上部構造 物の長さ方向の上下変位量の分布例を図3.2.25に示す。





LENGTH



図3.2.23 縦波中における上部構造物の中心線上の長さ方向の変形パターン



図3.2.24 斜め波中における上部構造物の上下方向変形パターン



図3.2.25 縦波中における上下方向変位の長さ方向分布

この図は、図3.2.17から図3.2.19の上下方向変位の周 波数応答特性の中から代表的な波周数に対して上部構 造物の長さ方向の上下方向変位量の分布を示したもの である。

これらの図から、上下方向変位の長さ方向分布(波 上側端部(F.P.)から波下側端部(A.P.)まで)は、支 持浮体の形状に関係なく、中央部において上下方向変 位が小さく、波上側及び波下側端部に行くに伴ない変 位量が大きくなる値向がある。その傾向は、実測値と 推算値とで相関が大略よいといえるが、支持浮体の形 状及び波周波数が変化ししても推算値は、波上側及び 波下側端部において実測値より多少大きく推算してい るといえる。

iii) 縦曲げモーメントの周波数応答特性

I型, Ⅱ型及びⅢ型模型の縦波中における上部構造 物の中心線上の縦曲げモーメントの周波数応答特性を 図3.2.20から図3.2.22に示してある。図中の丸印は実 測値,実線及び破線は弾性浮体と剛体に対する推算値 である。

これらの図から、今回実施した範囲では、剛性を考 慮した縦曲げモーメントの推算値は、実測値と相当よ

94

(94)

い相関にて予測していることが明らかになった。特に 0節及び2節振動モード波周波数で上部構造物の中央 部付近の縦曲げモーメントは、支持浮体の形状によら ず上部構造物の剛性を考慮した推算値の方が実測値と よい相関があるといえる。なお、図3.2.22のIII型模型 では、実測値と推算値との相関が余りよくないが、そ の理由は、ポンツーン型支持浮体の剛性が適正に考慮 されていないためによるものである。

iv) 縦曲げモーメントの長さ方向分布

I型, Ⅱ型及びⅢ型模型の縦波中における上部構造 物の長さ方向の縦曲げモーメントの分布例を図3.2.26 に示す。この図は、図3.2.20から図3.2.22の縦曲げモ ーメントの周波数応答特性の中から代表的な波周波数 に対して上部構造物の長さ方向の縦曲げモーメントの 分布を示したものである。

これらの図から,縦曲げモーメントの長さ方向の分 布は,支持浮体の形状に余り関係なく,波上側及び波

HEAD SEAS



図3.2.26 縦波中における縦曲げモーメントの長さ 方向分布 下側端部において零であり、中央部(**双**)に行くに伴い縦曲げモーメントが大きくなる傾向がある。その傾向は、実測値と推算値とでよい相関を示している。

しかしながら、 I 型模型を除くと、低周波数領域で は、推算値は中央部で縦曲げモーメントが最大となっ ているのに対して実測値は中央部より僅かに波下側に ずれた場所で縦曲げモーメントが最大となる傾向があ る。

(6) 不規則波中における上下方向変位と縦曲げモー メント

不規則波としては, I.S.S.C 型標準波スペクトル及び 過渡水波を用いたが, 周波数応答特性を求めるのには, 実験時間,実験精度及び実験の簡便性等から,判断す ると過渡水波が優れている。

したがって、ここでは、過渡水波による上下方向変 位及び縦曲げモーメントについてのみ記述する。なお、 I.S.S.C 型標準波スペクトルを用いても同様な結果が 導き出せることは確認してある。

今回使用した過渡水波は,規則波中における上下方 向変位及び縦曲げモーメントの周波数応答特性と比較 するため,規則中において周波数応答特性を求めた 0.2~1.7H<sub>2</sub>の波周波数範囲を5分割した5種類であ る。

まず,III型模型の最も低周波数領域の過渡水波中に おける上下方向変位及び縦曲げモーメントの実測した スペクトル例を図3.2.27に示す。図中の実線,破線及 び鎖線は,上部構造物の中心線上の波上側端部から順 に中央までの場所を表わしている。これらの図から, 前述したと同様に過渡水波中においても波上側端部で は上下方向変位が高く,中央部では縦曲げモーメント が高くなる傾向が明確に現われていることが判る。

つぎに、これらのスペクトルと過渡水波のスペクト ルとを用いて上下方向変位及び縦曲げモーメントの周 波数応答特性を求めた結果例を図3.2.28に示す。図中 の黒丸印は規則波中における実測値、白丸印、三角印 及び四角印等は5種類の過渡水波のスペクトルのエネ ルギー密度が高い範囲に対して線形重ね合わせが成り 立つとして求めた実測値、実線は推算値である。

これらの図から,過渡水波を用い,その波エネルギ 一密度が高い範囲だけを用いれば規則波中における水 槽試験にて求めたと同様な上下方向変位及び縦曲げモ ーメントを求めることができるといえる。

95

(95)





(7) 斜め波中における上下方向変位及び曲げモーメント

i) 上下方向変位

斜め波中における上部構造物の上下方向変位は、今回実施した波との出会角が15°,30°及び60°の実測値から大略以下の事項が明らかになった。

(4) 図3.2.11から,波上側端部の上下方向変位は, 低周波数では幅方向でほとんど変化していないが,高 周波数になると幅方向で多少変化して来ることが判る。 その波周波数は,図3.2.14から0.5H<sub>4</sub>付近が境にな



図3.2.28 規則波と過渡水波中における上下方向 変位と縦曲げモーメントの周波数応答 特性の比較

っていることが判る。そして、幅方向で上下方向変位 が変化する要因としては、図3.2.24に示すように捩れ 振動や上部構造物の角の変形等によるもの及び入射波 の反射、回折や減衰等の波形の変形によるもの等が考 えられるが、それらの影響度は明らかでない。

(中) 中央部の上下方向変位は、波との出会角によって幅方向で多少変化するが、図3.2.25に示すように応答性が低いため、振幅量にすれば変化量は極めて小さいといえる。

(?) 斜め波中においては、前述した様に上部構造物 が捩れ振動を起こすことが明らかになっている。そして、捩れ振動の影響は、今回実施した範囲では波上側 及び波下側端部と中央部との中間点付近で上下方向変 位が幅方向に最も変化していることからこの付近に現 われているといえる。

(ニ) 以上が斜め波中における上下方向変位の傾向で

96

(96)



図3.2.29 規則波中における波との出会角変化に対す る縦曲げモーメントの周波数応答特性

あるが、今回実施した範囲からは上部構造物の中心線 上における上下方向変位の分布を精度よく推算できれ ば、大略上部構造物全体の上下方向変位の分布を予測 することができるといえる。

ii) 曲げモーメント

まず,縦曲げモーメントの応答特性が最も高い,上 部構造物中心における波との出会角の変化に対する応 答特性の変化する事例を図3.2.29に示す。図中の丸印, 三角印及び四角印は,波との出会角が0°,30°及び60°の 実測値,実線は波との出会角が0°の推算値である。

これらの図から、波との出会角が30°の場合、支持浮体の形状が変化しても0.50~0.55Hz以下の低周波数 領域では縦曲げモーメントの応答特性は、縦波中における応答特性より20~80%程度高くなり、0.50~0.55 Hz以上の高周波数領域では応答特性が逆に縦波中に おける応答特性の約半分程度に低くなる傾向がある。

波との出会角が60°の場合,縦曲げモーメントは,縦 波中における応答特性が波との出会角の余弦で変化す ると仮定できる約50%に応答特性が全体的に低くなっ ている。

つぎに、縦曲げモーメントの幅方向の分布をII型模型の上部構造物の中央部における実測結果を用いて図 3.2.30に示す。白印記号と太線は、波との出会角が30°の実測値、黒印記号と細線は、縦波中における実測値 である。



図3.2.30 縦波中と斜め波中における縦曲げモーメ ントの振幅分布

(97)

この図から,縦曲げモーメントの幅方向分布は,縦 波の場合,上部構造物の中心線付近では大略一定値で 両側舷に行くに伴ない応答特性が低くなる傾向が見ら れるのに対して,斜め波の場合,中心線付近が最も高 い応答特性を示して両側舷に行くに伴ない急激に応答 特性が減少する傾向が見られる。なお,I型模型では, 縦波中において上部構造物の中心線上の縦曲げモーメ ントより両側舷の縦曲げモーメントが全ての波周波数 領域で20~30%程度高い応答特性を実測したが,その 原因は明らかにできなかった。

そして、I型模型の斜め波(X=30°及び60°)中にお ける上下方向変位と曲げモーメントの実測値と3次元 計算モデルによる推算との比較例を図3.2.31に示す。 図中の棒線は実測値、実線と一点鎖線はそれぞれ縦及 び横曲げモーメントの推算値、破線は上下方向変位の 推算値である。



図3.2.31 斜め波中における上下方向変位と曲げ モーメントの分布

この図から、今回完成した3次元計算モデルを用い た推算手法は、斜め波中における上下方向変位及び縦 曲げモーメントの実測値とよい相関で推算できること が明らかになった。また、横曲げモーメントは、推算 値によれば縦曲げモーメントの大略1桁小さい値にな ることが判った。

Ⅲ型模型の斜め波中(*x*=30°)における縦曲げモー メント及び横曲げモーメントの実測値の分布例を図 3.2.32に示す。図中の白棒線は縦曲げモーメント,黒 棒線は横曲げモーメントである。



図3.2.32 斜め波中における曲げモーメントの分布

この図から、低周波数では図3.2.31に示したと同様 に上部構造物の中心線上の中央部付近の縦曲げモーメ ントは、横曲げモーメントの数倍と高い応答特性を示 すが、波上側及び波下側端部並びに両側舷に行くに伴 ない減少していることが判る。また、波周波数が高く なると縦曲げモーメントは急激に減少し、横曲げモー メントとほぼ同程度の応答特性になる。

最後に、横曲げモーメントの応答特性が最も大きい、 上部構造物の中央部における幅方向分布をII型及びIII 型模型の斜め波(*x*=30°)中の実測例を図3.2.33に示 す。

この図から、横曲げモーメントの横方向分布は、図 3.2.26に示す縦曲げモーメントの長さ方向分布と同様 に両側舷で零となり、中心線上に行くに伴い横曲げモ ーメントは大きくなる傾向がある。その傾向は、波周 波数が低くなるに伴い強くなるといえる。

以上が剛性を考慮した上部構造物に関する上下方向

98

変位及び曲げモーメントの水槽試験による実測値と今 回完成した理論推算手法による推算値であり,本研究 の目標であった上部構造物の弾性変形及び曲げモーメ ントを精度よく推定するために開発した計算手法の適 用性及び改良すべき点が明らかになった。



図3.2.33 斜め波中における横曲げモーメントの 幅方向分布

#### 3.3 局部構造強度

本研究で対象にした想定実機のように、多数の支持 浮体を必要とする大型浮遊式海洋構造物においては、 支持浮体の形状としてフーティング型円筒殻が有効な 構造形式の一つと考えられる。このフーティング型円 筒殻構造は横荷重に対してカンチレバーになるので、 横荷重が作用する場合が、構造強度上厳しい荷重条件 になる。したがって、従来の水圧に対する強度計算と 同時に、横荷重により円筒殻に曲げおよび剪断が作用 した時の座屈強度を検討しておかなければならない。 そのため本節においては、波浪強制力や潮流力等によ り異常な横荷重が支持浮体の先端に作用した時を想定 し、その時の円筒殻の座屈強度を局部構造強度の主要 な課題として検討した。

3.3.1 崩壞実験

支持浮体模型は、図3.3.1に示すように円筒外板をリ



図3.3.1 支持浮体模型

ングフレームおよびロンジスチフナにより補強した防 撓円筒殼構造で、軟鋼 SS41 (降状応力 ( $\sigma_{Y}$ )は、鋼板 板厚 t=1.54mm に対して26.6kg/mm<sup>2</sup>, t=3.06mm に対して29.0kg/mm<sup>2</sup>)により製作した。円筒の両端 は板厚25mm の厚鋼板に溶接し、その一端は固定治具 にボルトで固着し、他端の厚鋼板上面に耐圧治具を介 して荷重を作用させた(写真3.3.1)。試験模型の個数 は2個で、MODEL—Iは想定実機の支持浮体の約 $Y_{0}$ の縮尺模型であり、MODEL—IIは、外形寸法は MODEL—Iと同じで板厚をすべて約2倍にし、 MODEL—Iと同じで板厚をすべて約2倍にし、 MODEL—Iと厚強度を比較するために製作したも のである。荷重は段階的にくわえていき、各荷重段階 で模型の各点の変形および固定端部(端部固着位置か ら50mm 離れた位置)の歪を計測し、荷重と変形との 関係および断面の歪分布を求めた。

3.3.2 実験結果と考察

図3.3.2に荷重(P)と変形量( $\delta$ )との関係を示す。 図に実線および破線で示した曲線が、それぞれ MODEL-I, MODEL-IIに対するPと $\delta$ との関係 である。Pと $\delta$ とはほぼ直線関係で荷重が上昇してい くが、荷重の上昇段階で外板の一部のパネルに変形が みられるようになる。しかしその変形は広がらず、そ

99

(99)

100



写真3.3.1 崩壊実験時の状況



図3.3.2 支持浮体の横荷重と変形量の関係

の間荷重は上昇する。そして最終的には、固定端底部 のロンジスチフナが座屈すると、固定端の外板に面外 変形が広がり最高荷重に達する。その後、荷重は変形 に対して緩やかに減少していく。写真3.3.2の a) に模 型の全体的な破壊状況を、b)に固定端部の円筒外板に 生じた座屈波形の様子を示す。パネルの座屈波形は中 立軸近くなるにつれて、剪断変形の影響がでているの がわかる。座屈波形は、軸圧縮をうける円筒殻の非対 称弾性座屈にみられるように、円筒中心軸に向って内 側に変形している。図3.3.3から図3.3.5に、MODEL-Iの場合の固定端部の歪と荷重との関係を、それぞれ 外板の軸方向と周方向の歪そしてロンジスチフナのウ エブ中央の歪について示した。歪は板の表裏を対にし て示している。例えば図3.3.3において、軸歪のゲージ 番号 CH. NO=26、66をみると、荷重7 ton 付近で板 表裏の歪の反転がみられ、パネルに面外変形が生じた のがわかる。図3.3.6には、円筒外板の軸方向の歪分布 を、荷重 P=2.5、5、7.5ton の3段階に対応して示 す。歪は板の表裏の値を平均したものである。P=7.5 ton になると、圧縮側では  $\theta$ =145°の位置でロンジスチ フナとの接合部に大きな軸歪が生じている。図3.3.7に は、試験模型中心面での変形曲線の実験値を示した。

荷重と変形量との関係について, FEM プログラム MARCにより数値計算を行った。端部はすべての変位 を固定,荷重端は荷重方向と軸方向の変位および回転 を自由とした。その結果を, MODEL-Iおよび



a)支持浮体の全体の破壊状況



b)支持浮体の固定端部の座屈波形の状況 写真3.3.2 支持浮体の破壊及び座屈の状況

(100)