UDC 629.127.011.1

# グライダー型潜水艇の設計に関する研究(その2) Feasibility Study on Gliding Submersibles (2nd Report)

浦 環\*・大 坪 新一郎\* Tamaki URA and Shin'ichiro OTSUBO

### 1. はじめに

海面下の広い範囲の情報を短時間で獲得するためには、 高速航行性能と操縦性に優れた無索無人潜水艇の開発が 必要である.前報<sup>11</sup>では、海底に到達するまでの間,推進 力を使わずに潜降するグライゲー型潜水艇を提案した. そこでは、潜水艇の定常グライディング姿勢を制御する ために重心位置を前後方向に変えることの可能性につい て検討した.その結果、具体的な実現性のある艇体の形 状を設計できることが明らかになった.ここでは、航行 速度を大きく取れる艇体の形状として NACA 0030 を基 本形状とし、図1に示す楕円型の横断面を持った偏平な 艇体形状と水平舵および垂直舵を持つパイロットモデル (ここでは PTEROA 40 とよぶ)を設計し、流体力試験 および付加質量の解析をおこなったので報告する.また、 その結果に基づいて、水平舵の舵角により定常航行姿勢 がどのように変化するかを検討する.

### 2. 付加質量の算定

艇体が水中で運動すると、艇体表面には静水圧のほか に流体を動かすことにより生じる圧力が働く.この周り の流体から反作用として受ける動的流体力をラディエイ ション流体力と呼び、加速度に比例する成分を付加質量 力と呼ぶ.図2に示す艇体固定の座標系をとる.剛体 6 自由度の運動モードに対して添字1~6を表1のように 定める.

*m<sub>ij</sub>*を付加質量係数とすると,*m<sub>ij</sub>X<sub>i</sub>*は艇体が*i*方向 の規則的な運動をした時の*i*方向のラディエイション流 体力の加速度に比例する成分を表す.3次元形状をした 艇体のラディエイション流体力を推定するのに,スト リップ法(Ordinary Strip Method)<sup>20</sup>を用いる.ストリッ プ法は艇長方向 *X* なる位置における断面のストリップ (幅を *dx* とする) に働く2次元流体力を艇長方向に積 分することによって3次元艇体に働く流体力を算定する ものである.ここで考える艇体は上下左右に対称な形状 をしているので, ラディエイション流体力のうち無視で きる項がある.

\*東京大学生産技術研究所 第2部

あるストリップにおける heaving, swaying, rolling に対する 2 次元付加質量係数をそれぞれ $m_h(x)$ ,  $m_s(x)$ ,  $m_r(x)$ とすると, 無視できない艇体の付加質量係数は次 のように定まる.



図1 PTEROA 40 モデル



表1 運動モード

| 1 | x 軸方向併進運動 | surging  |
|---|-----------|----------|
| 2 | у "       | swaying  |
| 3 | z "       | heaving  |
| 4 | x 軸方向回転運動 | rolling  |
| 5 | у "       | pitching |
| 6 | 2 "       | yawing   |

表 2 PTEROA 40 の付加質量係数

| $m_{22}/\rho \nabla$       | 0.314   |
|----------------------------|---------|
| $m_{33}/ ho abla$          | 1.47    |
| $m_{35}/ ho  abla^{4/3}$   | -0.402  |
| $m_{26}/ ho  abla^{4/3}$   | -0.0370 |
| $m_{44}/\rho \nabla^{5/3}$ | 0.0377  |
| $m_{55}/ ho  abla^{5/3}$   | 0.569   |
| $m_{66}/ ho  abla^{5/3}$   | 0.0767  |
|                            |         |

$$m_{33} = \int m_h(x) dx \qquad (1. a)$$

$$m_{53} = m_{35} = -\int (x - x_G) m_h(x) dx$$
 (1. b)

$$m_{55} = \int (x - x_c)^2 m_h(x) dx$$
 (1. c)

$$m_{22} = \int m_s(x) dx \qquad (1. d)$$

$$m_{62} = m_{26} = \int (x - x_G) m_s(x) dx$$
 (1. e)

$$m_{44} = \int m_r(x) dx \qquad (1. f)$$

$$m_{66} = \int (x - x_G)^2 m_s(x) dx \qquad (1. g)$$

2次元断面での付加質量係数は特異点分布法<sup>31</sup>により求める。単位振幅速度に対する速度ポテンシャルを $\phi$ ,艇体表面の外向き単位法線ベクトルを $\vec{n}(\partial y/\partial n, \partial z/\partial n)$ とすると各運動に対する境界条件は

heaving
$$\partial \phi / \partial n = -\partial z / \partial n$$
(2. a)swaying $\partial \phi / \partial n = -\partial y / \partial n$ (2. b)rolling $\partial \phi / \partial n = -(y \partial z / \partial n - z \partial y / \partial n)$ (2. c)

艇体表面上の (y', z') 点に  $\sigma$  なる強さの source を分 布したときの (y, z) 点における速度ポテンシャルを  $\phi(y, z)$  とすると

$$\phi(y,z) = \int_{c} \sigma \log r ds \qquad (3)$$
$$r^{2} = (y - y')^{2} + (z - z')^{2}$$
$$\int_{c} ds \ \iota 艇体表面上での積分を表す$$

(3)式を(2)式の境界条件に代入して, source 分布 σ
 が得られる.ある運動モード *i* での 2 次元付加質量を *m<sub>i</sub>* とすれば, 2 次元断面に作用する圧力の和として

$$m_{i} = -\rho \int_{c} \phi_{i} \partial \phi_{i} / \partial_{n} ds \qquad (4)$$
$$\rho :$$
 流体密度

表 2 に PTEROA 40 についての計算例を示す. 以後 *V*: 排水量, *L*: 艇長, *B*: 胴体部最大幅, *D*: 胴体部最 大高さであり, ρ は海水の密度とする.

## 3. 流体力の評価

図2に示すように座標系は右手系<sup>4</sup>とし、原点は艇体 の浮力中心にとり, x 軸は艇の中心線に一致している. x, y,z軸方向の速度成分をそれぞれ U, V, W とすると, 迎角  $\alpha$ , 横すべり角  $\beta$  は前進速度  $V_c(=U^2+V^2+W^2)$ を用いて次のように定義される.

$$\alpha = \sin^{-1}(W/V_c) \tag{5. a}$$

 $\beta = \sin^{-1}(V/V_c)$ 

運動モード*i*に対応する流体力  $F_i$ は水平舵角  $\eta$ , 垂直 舵角  $\delta$  の効果を加えて, 無次元流体力係数  $C_i$ ,  $C_i^{\mathcal{E}}$ ,  $C_i^{\mathcal{R}}$ ,  $C_i^{\mathcal{N}}$  を用いて次のように表す. ここで,  $C_i^{\mathcal{E}}$ ,  $C_i^{\mathcal{R}}$  は それぞれ流体力のうち, 水平舵, 垂直舵による成分に対 応し,  $C_i^{\mathcal{N}}$  は回転運動に対する抵抗を示す係数であり,  $\omega_x$ ,  $\omega_y$ ,  $\omega_z$  は x,y,z 軸に関する回転角速度である.

$$[F_{i}] = \frac{1}{2} \rho V_{c}^{2} LB \begin{bmatrix} C_{1}(\alpha,\beta) + C_{1}^{E}(\eta) \\ C_{2}(\alpha,\beta) &+ C_{2}^{E}(\delta) \\ C_{3}(\alpha,\beta) + C_{3}^{E}(\eta) \\ C_{3}(\alpha,\beta) + C_{3}^{E}(\eta) \\ 0 \end{bmatrix} \\ + \frac{1}{2} \rho V_{c}^{2} LBD \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ C_{4}(\alpha,\beta) + C_{4}^{E}(\eta) \\ C_{5}(\alpha,\beta) + C_{5}^{E}(\eta) \\ C_{6}(\alpha,\beta) + C_{6}^{E}(\eta) + C_{6}^{R}(\delta) \end{bmatrix} \\ + \frac{1}{2} \rho (LBD)^{5/8} \begin{bmatrix} 0 \\ 0 \\ 0 \\ C_{4}^{N} \omega_{x} | \omega_{x} | \\ C_{5}^{N} \omega_{y} | \omega_{y} | \\ C_{6}^{N} \omega_{x} | \omega_{x} | \\ C_{5}^{N} \omega_{y} | \omega_{x} | \\ C_{6}^{N} \omega_{x} | \omega_{x} | \\ C_{6}^{N} \omega_{x} | \omega_{x} | \\ \end{bmatrix}$$
(6)

x 軸方向を前進速度方向に一致させた場合(安定軸と呼ぶ),その x 軸, z 軸方向の流体力係数は、それぞれ迎角 a に関する 2 次式と 1 次式で近似的に表せることが知ら れている. x,y,z 軸方向の力に関しては、安定軸における



図3 回流水槽中にセットされた模型

|                  |            |                |         |         | 研           | 究    | 速   | \$ |
|------------------|------------|----------------|---------|---------|-------------|------|-----|----|
| 流体力係数 $C_{i'}$ , | $C_{2}'$ , | $C_{s'}$ を導入し, | として表した. | この C1', | $C_3' は航空権$ | 機力学に | おける | 抗  |

$$\begin{bmatrix} C_1 \\ C_2 \\ C_3 \end{bmatrix} = \begin{bmatrix} \cos\alpha \cos\beta & \sin\beta & -\sin\alpha \cos\beta \\ -\cos\alpha \cos\beta & \cos\beta & \sin\alpha \sin\beta \\ \sin\alpha & 0 & \cos\alpha \end{bmatrix} \begin{bmatrix} C_1' \\ C_2' \\ C_3' \end{bmatrix}$$
(7)

のように座標変換を行い、 $C_1'$ 、 $C_2'$ 、 $C_3'$ を  $\alpha$ 、 $\beta$ の関数



10

Angle of Attack

20

 $\alpha(\text{deg})$ 

0

0

服 として表した. この Ci', Ca' は航空機力学における抗力 係数 C<sub>D</sub>, 揚力係数 C<sub>L</sub> に等しい.

回流水槽を使用して各流体力係数を計測した(図3参 照). 実験に用いた模型は木製で, 艇長 0.4 m である. 流 速は約0.65 m/s であり, α, β を 0~90°の範囲で変化さ せ, さらに η および δ をそれぞれ変えて測定した. 図4 ~6は結果の一例で  $C_1', C_3', C_5 \in \alpha, \beta$ に関してプロッ トしたものである.回転に対する抵抗は、模型を強制的 に回転させ、計測した. 図7は各運動モードにおいて回 転角速度を与えたときの Moment を示す。 各係数を以下 にまとめて示す.

ここで 舵角 η は 水平尾翼を下げたときを 正としてお り、 ŋ<sub>R</sub>、 ŋ<sub>L</sub> はそれぞれ右舷, 左舷の舵角である. δは正 の横力を生じる向きを正としている.ただし、 $\alpha$ 、 $\beta$ があ



図5 PTEROA 40 の揚力係数 



図7 回転運動に対する抵抗モーメント

まり大きくなると線形性を失うため、以下にあげる係数 の適用範囲は、おおむね  $|\alpha| < 20^{\circ}, |\beta| < 20^{\circ}程度である.$ 

#### 4. 定常航行姿勢

上記の結果に基づき、x軸方向に推力を持つ PTER-OA 40 艇を考え、舵角と推力 Tを変化させたとき、艇の 定常航行姿勢がどのように変化するかを前報に従って解 析した。図8は進行方向と水平方向とがなす角で図9は 速度である。計算にあたっては

| 排水   | 7 量>  | ⊽=5.16 kg                       |        |
|------|-------|---------------------------------|--------|
| 空中   | 「重量 V | V = 5.645  kg                   |        |
| 重心   | 、位置 x | $z_c = 0.0204 \text{ m}, \ z_c$ | =0.0 m |
| とした. |       |                                 |        |

5.まとめ

設計したパイロットモデルに関して流体力試験をおこ ない,それに基づいて定常航行姿勢を示した.以後はさ らに大型でかつ推進力を持ち,自航可能な模型を用いて グライダー型潜水艇の可能性を検討する.

(1987年2月2日受理)

#### 参考文献

- 浦環,大坪新一郎: "グライダー型潜水艇の設計に関す る研究(その1)",生産研究,37,12 (1985),25~28
- 小山健夫,藤野正隆,前田久明: "船体と海洋構造物の 運動学",成山堂(1982)
- 3)前田久明: "任意船型におよぼす波の強制力について", 日本造船学会論文集,126 (1969),55~83
- 4) 石寺博ほか: "遠隔操作式無人潜水艇の運動シミュレーション", 日本造船学会論文集, 158 (1985), 157~168



図8 定常航行状態の艇の進行方向



図9 艇の定常航行速度