### 計測自動制御学会東北支部 第 299 回研究集会 (2015.12.05) 資料番号 299-6

# 湖沼調査用モジュール構造型小型水中ロボットの開発 -グライダー方式の基礎的検討-

# Development of a small and modular UROV for environmental surveying -Basic study of underwater glider-

Dam Quang Manh, Luis Canete, 高橋隆行

Dam Quang Manh , Luis Canete , Takayuki Takahashi

### 福島大学

#### Fukushima University

キーワード: 水中ロボット (Underwater Robot), モジュール構造 (Modular Structure), 水中グライダー (Underwater Glider), 屈折 (Refraction)

連絡先: 〒 960-1296 福島県福島市金谷川1 福島大学 理工学群共生システム理工学類 高橋研究室 Dam Quang Manh, Tel/Fax:(024)548-5259, E-mail:manh@rb.sss.fukushima-u.ac.jp

# 1. はじめに

多くの湖沼が存在している福島県では水質調 査や生態系調査といった環境調査が継続的に行 われている.また,2011年3月に福島第一原子 力発電所の事故が発生して以降,放射線量の調 査も行われるようになった.放射線量の調査で は一般に底質中の放射性物質は土粒子表面へ付 着していると言われていることから<sup>1)</sup>,湖底泥 の採取による調査が重要である.

現状の採泥法としては,船から採泥器などの 観測機器を投下及び回収する方法や潜水士が湖 底泥を採取する方法がある.しかし,観測機器 を用いた方法は母船や観測機器が,風や湖水の 流れに流されてしまうと観測機器の正確な位置 を測定することが困難となる.潜水士による調 査では潜水士の人体への負担が大きく,調査可





(a) Underwater robot

(b) Sampling module

Fig. 1 Prototype of proposed underwater robot

#### 能な深度も限られてしまう.

これらの問題に対し,筆者らはモジュール構 造型小型水中ロボットの開発を行っている<sup>2)3)</sup>. 開発した水中ロボットを Fig.1(a) に示す.本 水中ロボットは各機能ごとにモジュール化され ているため,調査目的によってモジュールを交 換することにより,様々な調査内容に対応する ことが可能である.採泥に関しては,Fig.1(b) に示す採泥モジュールを用いる.このモジュー ルをロボットに搭載することにより,1回の潜 航で複数の採泥ポイントを巡ることができる.

しかし,本水中ロボットに搭載されるスラス タモジュールのバッテリ容量により,ロボット の水平方向の最大移動距離が800[m]<sup>3)</sup>,連続稼 働時間が2時間と限定されてしまうため,広範 囲を調査を行うことが困難である.

そこで,筆者らは水中グライダー方式を水中 ロボットに導入することで,より効率の良い調 査を行うことができると考えている.水中グラ イダーの特徴は水平方向へ移動する際に推進器 を持たず,機体内に設けられた浮力調整器と機 体中央部の左右に取り付けている翼の揚力によ り,潜水と浮上を繰り返しながら航走すること である.

本論文では,水中ロボットのグライダー方式 用制御システムを開発するため,水中で動いて いる物体の測定方法を確立し,翼特性を確認し た.確認を容易にするため,水中グライダーの 定常巡航状態を想定し,中央部に取り付けてい る翼に作用する力を2次元とみなした.

### 2. 2次元モデル

外乱がない状態で動いている翼にかかる力を 2 次元モデルで考える場合, Fig. 2 のように表 すことができる.重心に重力 G と浮力 B が働 く.翼と流体の相対速度を考えるとき,翼の圧 力中心 CP に流体の流れ方向に垂直な成分の揚 力 L,水平な成分の抗力 D が作用する.流体の 流れに対する翼弦線の傾きを迎角  $\alpha$  とする.こ の  $\alpha$  が変わることによって Fig. 3 に示す圧力 分布が変動して, CP が移動する.



Fig. 2 Forces acting on wing



Fig. 3 Center of pressure and pressure distribution



Fig. 4 Balance of forces acting on wing

#### 2.1 運動方程式

水平に対する翼弦線の傾きを θ として,外乱 がない場合は以下の式 (1)のような運動方程式 が成り立つ.

$$\begin{aligned} M\ddot{x} &= L\sin(\theta + \alpha) - D\cos(\theta + \alpha) \\ M\ddot{z} &= G - B - L\cos(\theta + \alpha) - D\sin(\theta + \alpha) \quad (1\\ I\ddot{\theta} &= -Lr_L - Dr_D \end{aligned}$$

ここで, *M* は物体の重量, *I* は慣性モーメント, *r<sub>L</sub>* と *r<sub>D</sub>* はそれぞれ重心から揚力と抗力の方向に垂直に下ろした距離を示す.

Fig.2の全ての力のバランスが取れ, CP が 重心と一致しているとき,翼に働く力はFig.4 のように示すことができる.その際,翼は等速 直線運動となり,式(1)が式(2)のように表現で きる.

$$L\sin(\theta + \alpha) - D\cos(\theta + \alpha) = 0$$
  

$$G - B - L\cos(\theta + \alpha) - D\sin(\theta + \alpha) = 0$$
(2)

揚力と抗力は翼の面積と速度の二乗に比例す るため,次のように表すことができる.

$$L = \frac{1}{2} C_L \rho v^2 S \tag{3}$$

$$D = \frac{1}{2} C_D \rho v^2 S \tag{4}$$

ここで, $\rho$ は流体の密度, $C_L \ge C_D$ は揚力係数と抗力係数を示す. $C_L \ge C_D$ は $\alpha$ に大きく影響される.

# 3. 翼特性の検証実験

江端ら<sup>4)</sup>は低レイノルズ数領域で用いる水中 グライダーの翼断面形状に関する研究をし,ア メリカ航空宇宙局が規定しているNACA6406の 翼が最も高い揚抗比であることを明らかにした.

本節では,NACA6406の翼断面形状を参考し, Fig.5のような実験機を作製し実験を行った.

#### 3.1 実験方法

Fig.5(b) に示すように実験機の重心の鉛直 線から5[mm] 離れた所に1.5[g] の重りを取り付 ける.



(c) isometric view

Fig. 5 Testing machine







Fig. 6 Experimental image

Fig.6(b)のようなスケールから 250[mm] 離 れた地点にスタート台を設置し,実験機は初期 位置において図のような姿勢を保つように設置 した.スケールからデジタルー眼レフカメラの 焦点((株)CANON 製 EOS 7D)までの距離が 1218[mm]になるように設置した.カメラを防 水するため,ガラス製水槽を用いた.Fig.6(a) に実験装置の配置図を示す.実験機が動き始め てからカメラで約0.15[s]ごとに写真を撮影した. 実験を5回繰り返し行った.

#### 3.2 測定について



Fig. 7 Testing machine with marker

Fig.7に示すように実験機の重心の鉛直線に マーカーを取り付け,実験機の動きを観測した. カメラで撮影した画像のマーカーはスケールか ら250[mm]離れている地点に存在しているため, 幾何学変換をする必要がある.また,空気中に 置かれるカメラで水中にある実験機の動きを確 認するため,屈折現象についても考慮する必要 がある.

まず,屈折を考慮しない,単純な幾何学変換 を考えよう.



Fig. 8 Geometry conversion

Fig.8 に示す *d* は画像で見たときの中央から マーカーまでの距離, *h* は中央からマーカーま での実際の距離とする.このように,撮影画像 で読み取れるスケール上の位置*d* と実際の位置 *h* には差があることがわかる。



Fig. 9 Refraction

さて,ガラスと水の光速は空気中の光速とは 異なるため,本実験で屈折現象が生じると考え られる.Fig.9に示すようにカメラと物体が同 じ媒質であれば,中央からの距離は d<sub>m</sub> である. それに対して,間にガラスと水がある場合は距 離 d<sub>m</sub> が距離 d になることが分かる.

スネルの法則より

$$n_1 \sin \theta_1 = n_2 \sin \theta_2 = n_3 \sin \theta_3 \tag{5}$$

と表される.ここで, $n_1$ , $n_2$ , $n_3$ ,は空気中,ガ ラス,水の屈折率であり, $\theta_1$ , $\theta_2$ , $\theta_3$ はそれぞれ の屈折角である.

以上より, Fig.9に示す中央から実験機の位 置までの距離 h は式 (6) から求められる.

$$h = d_1 \frac{\sin \theta_1}{\sqrt{1 - \sin^2 \theta_1}} + d_2 \frac{\frac{n_1}{n_2} \sin \theta_1}{\sqrt{1 - \left(\frac{n_1}{n_2} \sin \theta_1\right)^2}} + (d_3 - d_4) \frac{\frac{n_1}{n_3} \sin \theta_1}{\sqrt{1 - \left(\frac{n_1}{n_3} \sin \theta_1\right)^2}}$$
(6)

d1 はカメラの焦点とガラスの距離, d2 はガラス の厚み, d3 はガラスとスケールの距離, d4 はス ケールと実験機の距離を示す. **3.2.1** 速度 v とグライディング角度 (θ+α)の 求め方

実験機の速度 *v* とグライディング角度 (*θ*+*α*) は式 (7) のように表す.

$$v = \sqrt{\left(\frac{dx}{dt}\right)^2 + \left(\frac{dz}{dt}\right)^2} \qquad (7)$$
$$\theta + \alpha = \frac{dz}{dx}$$

これらを求めるため,実験機が等速直線運動と 考えられる区間に着目した.この区間内におい て,時刻に対してマーカーの進行方向と潜水方 向及びマーカーの軌道を撮影した画像から読み 取り,それを用いて最小二乗法で近似直線を算 出した.その結果をそれぞれFig.10,Fig.11, Fig.12に示す.



Fig. 10 Travelling direction motion of marker



Fig. 11 Diving direction motion of marker



Fig. 12 Motion of marker

#### 3.3 結果及び考察

測定したデータを式 (2),式 (3),式 (4) に代 入し,算出した *C<sub>L</sub>* と *C<sub>D</sub>* を Table 1 に示す.

<b>F</b>				
	$\theta + \alpha$	$\alpha$	$C_D$	$C_L$
1回目	9.089	5.402	0.102	0.639
2回目	12.814	6.461	0.121	0.533
3回目	9.664	4.340	0.092	0.538
4回目	12.173	4.499	0.105	0.485
5回目	12.698	4.517	0.098	0.436
平均		5.044	0.104	0.526
江端ら <sup>4)</sup>		5.000	0.120	0.480

Table 1Experimental result

江端ら<sup>4)</sup>の結果と比較したところ,同様の $\alpha$ でほぼ等しい $C_L \ge C_D$ を得ることができた.今後, $\alpha \ge C_L$ , $C_D$ の関係式を用いてシミュレーションを行う.

### 4. おわりに

本論文では,水中で動いている物体の測定方 法を確立し,翼特性を確認することを目的とし た翼の2次元モデルと本実験の測定方法につい て述べた.今後は,シミュレーションにて2次 元モデルを確認したのち,制御システムを開発 する予定である.

# 謝辞

本研究を進むあたりに,多方面でご協力いた だいた日本オートマチックマシンの五十嵐伸一 様,但野洋一様,協栄精機の但野政光様,ゆめ サポートの中城孝司様にこの場をお借りして心 より厚く御礼申し上げます.

# 参考文献

- 1) いであ株式会社:水環境中の放射性物質調 査方法など検討業務報告書,平成24年度.
- 神尾柊太,高橋隆行:湖沼調査用モジュール 構造型小型水中ロボットの開発,ロボティ クス・メカトロニクス講演会2015,2A2-D08.
- 3) 安西香保里,高橋隆行:湖沼調査用モジュー ル構造型小型水中ロボットの開発,ロボティ クス・メカトロニクス講演会2015,2A1-E05.
- 4) Shigeha Ebata , Takahiro Yasuda , Hisato Minagawa , Yuji Miyamoto , Nobuyuki Satofuka : A study of cross-sectional shape of wing for underwater glider at low reynolds number region , 2013 The Japan Society of Mechanical Engineers , 2013-JBR-0002 .