PS-2 組合せライン CCD 法を用いたキャビティ体積計測技術の開発

1. はじめに

本研究では船尾変動圧力の推定精度向上を目的と し、キャビテーション試験におけるキャビティ体積計 測システムの開発を行う.まず、水中において高速か つ高精度で形状計測が可能な組合せライン CCD 法を用 いた三次元形状計測装置の開発を行い、模型プロペラ の翼面形状計測を実施することで、計測装置の精度検 証を行う.その後、模型プロペラを用いたキャビテー ション試験において、キャビティ体積と変動圧力の同 時計測を実施する.そして、キャビティ体積計測結果 から変動圧力を推定し、その値と変動圧力を圧力セン サで実計測した結果と比較することで、開発した計測 システムによるキャビティ体積の計測結果の妥当性を 検証する.

2. 組合せライン CCD 法

本研究で用いる組合せライン CCD 法は,計測対象物 にレーザーを照射して発生する散乱光を3台のライン CCD カメラで撮影し,それぞれの撮影画像のピーク位 置から計測点の三次元位置を算出する方法である¹⁾. ライン CCD カメラは受像素子が横一列に並んでおり, 一般的なエリアセンサに比べ,高解像度でありながら, スキャンレートも非常に高いという特徴がある.本研 究で開発した三次元形状計測装置の構成と外観写真を 図-1 と図-2 に示す.図-2 の中央にあるライン CCD カ メラとその周りの光学系が開発した計測装置である.

本装置の具体的な計測方法は以下の通りである.ま ず,計測する位置にレーザーを照射し,計測対象の表 面で散乱されたレーザー光はセミシリンドリカルレン ズを通ることで,ライン CCD素子上へと集光される. そして,ある計測対象から散乱されたレーザー光を3 台のライン CCDカメラで撮像する.それぞれのカメラ で撮影した画像の輝度分布からピーク座標を算出し, 三角測量の原理よりレーザースポット光位置の三次元 座標を求める.図-3は組合せライン CCD法における奥 行き方向の計測原理を示している. *P*(*X*₀,*Y*₀,*Z*₀)は計測 点,AおよびBは左右のライン CCDカメラの設置位置 である.三角測量の原理より,レーザースポット光の 三次元座標は以下の式より算出できる.

- $X_0 = d \cdot X_L / (X_L X_R) = X_L \cdot Z_0 / f$ (1)
- $Y_0 = d \cdot Y_C / (X_L X_R) = Y_C \cdot Z_0 / f$ (2)

$$Z_0 = d \cdot f / (X_L - X_R) \tag{3}$$

流体設計系 *白石 耕一郎,澤田 祐希,星野 邦弘

ここで、 X_L, X_R, Y_C は撮影画像上におけるレーザーのピーク位置、 $(X_L - X_R)$ は左右のカメラの視差、dはA点とB点の距離、fはカメラの焦点距離である。次章で本装置の計測精度検証試験の結果について述べる。



図-1 三次元形状計測装置の構成



図-2 開発した三次元形状計測装置





3. 検証試験

製作した計測装置の精度検証を行うため、模型プロ ペラの三次元形状計測試験と模型プロペラに発生する キャビテーションのキャビティ体積計測試験を実施し た.使用したプロペラは、青雲丸I世 Conventional Propeller(以後, CP)の模型プロペラである²⁾.

3.1 三次元形状計測

三次元形状計測時の写真を図-4 に示す.本計測では, プロペラトップをプロペラ角度 0deg とし,反時計回り を正とした.カメラキャリブレーションはプロペラ角 度+10deg と-10deg の 2 つの角度で行い,プロペラ翼 の形状計測はプロペラ角度 0deg の位置で行った.プロ ペラの回転数は 15rps である.



図-4 三次元形状計測装置及び計測風景

本試験で得られた形状計測結果を図-4に示す.プロ ペラ翼面形状はワイヤーフレームで表示している.黒 点は計測点を表しており,それぞれの計測点を三角形 補間することで計測した翼面形状を求めている.コン ターの数値は計測結果とプロペラ翼面との誤差を示し ている.計測誤差は全体で1.0mm以下に収まっており, 十分な計測精度が得られている.



3.2 キャビティ体積計測

キャビティ体積計測試験は前節と同様に模型プロペ後lラを用いてキャビテーション試験を実施した.試験条本製 件は、スラスト係数 K_t =0.207、キャビテーション数 σ_n =3.06、プロペラ回転数 n_p =30 [rps]とした.図-5 は模型プロペラに発生したキャビテーションを高速度1) カメラで撮影した画像(左図)とキャビティ形状を計 測した結果(右図)を示している.図-5より本装置に よって0.9R付近のキャビティ体積が増大している箇2) 所を計測できていることが確認できる.

次にキャビティ形状の計測結果からキャビティ体積 を算出し、その値に単一気泡近似を用いて変動圧力の 推定を行った.単一気泡近似はキャビテーションを単 一気泡として近似することによって、プロペラ上方の 平板に生じる変動圧力を推定する手法である³⁾.図-6 は計測したキャビティ体積から変動圧力を推定した結 果と圧力センサで実計測した結果を示している.図-6 の横軸は船幅方向の圧力センサ位置,縦軸は変動圧力 の方振幅 ΔP_5 の一次成分の無次元値 $K_{p5} = \Delta P_5 / \rho n^2 D^2$ を示している.図-6から推定結果と実計測した結果は 良く一致していることが確認できる.



図-5 キャビティ形状計測結果の比較(プロペラ翼角度0度) 左図:高速度カメラの画像、右図:キャビティ形状計測結果



図-6 キャビティ体積計測結果を用いた変動圧力の 推定結果と実計測結果の比較

4. まとめ

本研究では、キャビティ体積を計測するために組合 セライン CCD 法を用いた三次元形状計測装置を開発し た.本装置の精度検証を行うため、青雲丸 I 世 CP の模 型プロペラの三次元形状計測とキャビティ体積計測を 行った結果、開発した装置は三次元形状とキャビティ 体積を十分な精度で計測できることが確認できた、今 後は、光学系の改良を行うことで計測精度を向上させ、 本装置の実用化を図る.

参考文献

- 1) 星野ら:水中3次元形状計測システムの開発,独 立行政法人海上技術安全研究所研究発表会論文 集, Vol.6, 2006, pp.109-114.
- 工藤ら:模型プロペラ翼面上に発生するキャビティ形状の計測,日本造船学会論文集, Vol. 166, 1989, pp. 93-103.
- Hoshino et al.: Pressure Fluctuation Induced by a Spherical Bubble Moving with Varying Radius, 西部造船会会報,第58号, 1979, pp. 221-234.