

推力減少及渦伴流に関する覚書

防紅大学教

別所正利

昭和29年8月5日

1. 序論

船の後にあるプロペラの作用については既に多くの事が論ぜられ、又実験的にも実用的にも略々出来上がった体系を持つて見える様に見える。(4)

然し、今更に1920~30年代の理論的研究をよめかえし、其の理論的解明は緒についたばかりであつた、未分研のまゝそれが60年代迄持ち越されて来り又其の後の研究も誠に僅かなものであつた、現用の体系に疑念をほさむものは、殆どない様に見える。

一方スクリープロペラの理論体系も漸次実用の域に達する様な現状(4)に於て此の問題は当然もつて一度考え直さるべきであらう。

又し一般に船の推進効率 η と推定する為には、

$$\eta = \eta_p \cdot \eta_R \cdot \eta_r \quad (1.1)$$

$$\eta_R = \frac{1-w}{1-w'} \quad \left\{ \begin{array}{l} w \text{ は 件流率} \\ w' \text{ は 推力減少率} \end{array} \right\} \quad (1.2)$$

とあき、プロペラ効率 η_p は前進速度が $V(1-w)$ (但し V は船速)である時のプロペラ単独試験の効率であるとし、 η_r については種々の解釈があつたままちまちまあるがむしろ上述の様に見える(8)の時の補正係数と考えるが一番無難な解釈の様に見える。

既に理論的には種々の疑念を残すから現状では船の後のプロペラは前進率 w と等しければ単独試験と同じ性能を持つと云う解釈の上で立つてゐる。

此の様な観念からすれば *Nominal make* と *effective make* が違つて云う事は不便な問題であり、又 η_r に関する種々の解釈が生ずるのには当然でもある。

此の様な観念は恐らくプロペラに動力計を考へ従つてそれが船から受ける影響は僅かである筈であつた略々秤を考へる事が出来た単独試験は其の、*Calibration Curve* であると考えられると云う思考過程から生まれるものであらう。

此の考へは矛盾の段階では尚論充分許されたるべきであつた、實際も w とか w' とかはやせに船で測るべき値であるから実用的には略々満足すべき結果を与える事は、最終的に自航模型試験結果による実船性能の推定に於ては高々プロペラ回転数に於て2%以下の精度を与える程度である。

云われる。^{9) 16)}

然レ乍らも、 w をしま又プロペラの荷重度が大きくなつていくと此の様を考へて議論を進めると行人のは極め、疑問である。

即ち上述の段階では船から受けるプロペラ性能の変化は非常に小さく、略々変らなると云ふ仮定は成立たなくなつて来るからである。

實際最近の肥大船型の例¹⁰⁾では $(1-w_s)/(1-w_m) = 1.25$ (w_s は実船の、 w_m は模型の make) 程度であると云う。

$w_m = 0.33 \sim 0.36$ 程度と見ればよいと云うから $w_s = 0.163 \sim 0.20$ 程度である。

然るに例えば、テラーの取え¹⁶⁾に値は $C_b = 0.8$ に訂し $w = 0.25$ となり少し小さすぎる様に思われる。然も此の様は肥大船型では模型試験と実船試験との不一致が噂ばれまいるとすると推進の真でも現在の体系の中に何等かの欠陥があるかも知れないと云う疑いを招かせるに充分である。

此の様は状況の下ではプロペラは動力計であると云う見地を捨つて見ればどうかと考へるのは誠に自然であるし、又プロペラの流理論から考へればそれは極く自然な考へ方でもある。

即ち船の後ではプロペラへの流入速度も所によつて違つて来り、又渦糸分布も船体の影響をうけて違つて来り、又岸壁試験の時とは云々全く形違つたのと同様状況にあると云える。

従つて此の様は考へからすれば、従来の様な考へ方が事足りたのはむしろ偶然にさえ思われる。

さうして此の様は考へ方は既に Van Lammeren の教科書⁸⁾に記されてゐるし、又伴流推進器の設計に際しては此の考へは切離せたいものであるが Pohl によつて始めに明白に検討され、彼は簡単な推論の下に Nominal make と effective make の差が略々きれいに説明出来ること云つてゐる。

彼の所論は従来の伴流推進器の流理論^{10) 11)} と略々同じであつて後述の様は欠点もある様に思われるが此の様は意味で考へれば全く新しい視点を確立したものと云えよう。

又彼の得た結果から見ると、現在のプロペラ理論の精度を考へれば、船、プロペラ、舵の全体を現在の理論的体系で略々実用的な精度を以つて解釈し得ると云う予想がかなり確からしく思われ来る。

さうして著者は、以上の観念に立つて、文献にざつと目を通し大体 Fresenius¹⁾、Dickmann^{2) 3)}、Pohl^{4) 5)} の線に沿つて

従来の理論的結果を復習し、此の様な観測から如何なる推測が出来るかについて、以下に考察を進める。

2. 伴流と推力減少

先ず最初に自由表面のないポテンシアル流れを考え、或る物体の後にプロペラを置いてそれが推力 T を出しているとし系外の抵抗力 R を速度 V で推進しているとし Fresenius¹⁾ によれば

$$RV = TVa \quad \text{-----} \quad (2.1)$$

但し Va はプロペラの実際の前進速度とする。

さて今、次の様に推力減少率、伴流率を導入すると

$$\frac{T-R}{T} = t, \quad \text{-----} \quad (2.2)$$

$$\frac{V-Va}{V} = w, \quad \text{-----} \quad (2.3)$$

(2.1) 式から

$$1-w = 1-t \quad \text{or} \quad w = t, \quad \text{-----} \quad (2.4)$$

が結論される¹⁾

Rankine によれば²⁾ 此の式の w とし英固流の定義でも同じ式が成立つと云うが兩者の差は高次のものだから今は (2.4) 式をとる事にする。

Dickmann は此の式と少し違う式を導出し K が Sommeren によれば実験とはあまり合わないと云い Manen は (2.4) を推奨している⁴⁾

そこで次に Dickmann と同じ方法で少し検討してみよう。さて、船体は表面上の吹出し吸込み分布 σ_s で代表されるものとも、プロペラは其の両上の吸込み $-\sigma_p$ で代表されるものとしよう。

そして夫等は互に相手の影響をうけた σ_s' , σ_p' になるものとする。

速度ポテンシャルは次々

$$\varphi'_S(P) = \frac{1}{4\pi} \iint_S \sigma'_S(Q) \frac{dS_Q}{r(P,Q)}, \quad \text{----- (2.5)}$$

$$\varphi'_P(P) = -\frac{1}{4\pi} \iint_A \sigma'_P(Q) \frac{dS_Q}{r(P,Q)}, \quad \text{----- (2.6)}$$

此処に \$S\$ は船体表面, \$A\$ はプロペラ作動円, \$r = \overline{PQ}\$ とする。
ラガリ-の公式によれば, 船体の抵抗増加 \$\Delta R\$ は,

$$\begin{aligned} \Delta R &= +\rho \iint_S \sigma'_S(P) \frac{\partial}{\partial X} \left\{ \varphi'_P(P) + \varphi'_S(P) \right\} dS_P, \\ &= +\rho \iint_S \sigma'_S(P) \frac{\partial \varphi'_P}{\partial X_P} dS_P, \\ &= -\rho \iint_S \iint_A \sigma'_S(P) \sigma'_P(Q) \frac{\partial}{\partial X_P} \left(\frac{1}{r(P,Q)} \right) dS_P dS_Q \end{aligned} \quad \text{----- (2.7)}$$

何故なら完全流体中では

$$\iint_S \sigma'_S(P) \frac{\partial \varphi'_S}{\partial X_P} dS_P = 0.$$

一方プロペラの推力にっりまは, 此の吸込み近似法では仲々面倒である。

と云うのはラガリ-の公式で考えれば吸込みは, 抵抗を生じるからである。¹⁸⁾

然し実際にはプロペラ後流の中で丁度此の倍の推力に相当する運動量が後方に放出されるので差引きラガリ-の公式の抵抗に相当する推力が働く事になる。¹⁸⁾

従つて, 全推力を \$T\$ とし,

$$\Delta T = -\rho \iint_A \sigma'_P(P) \frac{\partial \varphi'_S}{\partial X_P}(P) dS_P, \quad \text{----- (2.8)}$$

とすると

$$T - \Delta T = \rho \iint_A \sigma'_P(P) \left\{ V - \frac{\partial \varphi'_P}{\partial X_P}(P) \right\} dS_P, \quad \text{--- (2.9)}$$

と可る。

(2.8) 式右辺 (2.5) を代入して (2.7) 式と比較すれば直ちに、

$$\Delta R = \Delta T, \quad \text{----- (2.10)}$$

もう²⁾この事からプロペラの存在による抵抗増加と推力の見掛けの減少と呼ぶ立場が与えられるが、 $(T - \Delta T)$ を基準にしてみればこれは、推力増加である。

今は慣習に従って $\Delta T/T = t$ を推力減少率とよんでおき、更に簡単の意に A が充分小さく t に近いとする。

$$-\frac{\partial}{\partial x} \psi'_s(P) = w' V \quad \text{----- (2.11)}$$

$$t \text{ があるから } \sigma'_p = u' V, \quad \text{----- (2.12)}$$

とかくと (2.8) と (2.9) が割って、

$$\frac{t}{1-t} = \frac{w'}{1 + \frac{u'}{2}} \quad \text{or} \quad t = \frac{w'}{1 + \frac{u'}{2} + w'}, \quad \text{----- (2.13)}$$

Dickmann は同じ様の考察から、

$$t = \frac{w}{1 + \frac{u}{2}} = w \eta_p \quad \text{----- (2.14)}$$

と結論して²⁾ (但し w 及び u は船体の影響を受けないものによる値と可なり) が (2.13) に基づいて見れば (2.14) と結論するのは、早計ではなからうか。

即ち w は (2.13) 式に従えば此れは略々 t に等しいのであるがプロペラの荷重に従ってスリッポの影響をうける大きな事はよく知られた事実であるから w もプロペラのスリッポが増えれば大きくなるかと考えられ従って此れだけの知識からは (2.14) は、結論出来ずむしろ逆に物理的考察 (2.1) に基づく (2.13) 式をこの際最も賢明の道と云ふべき。

此の例の様には元々、 t, w, u 等は一次の微小量であるので種々推論して行くうちに層々誤った結論が出来る事があるので、此の様な場合物理的な原則の裏付りのない結論はとるべきでない。

さして (2.7) 或いは (2.8) 式によつて t が計算出来る事になる。^(2.13)

最近の例では Tsakonas は (2.7) 系統の式でプロペラの圧力場をしてもう少し正確な式を用いて仮想的な多くの船型につ

いま計算し実験値よりも小さい値が出ることを称して、^{b)}が又一方 Pahl は楕円柱に ついて (2.8) 式で計算し実験値とよく合^うと称してゐる。

いづれにしても比等の式が定性的に正しい事は、明らかなようであるから、比等の式から半実験的に尤が船型、プロペラ形状、位置等ほどの様に依存してゐるかを見出す事は容易である。

此の事は第一近似解~~を(2.7)式と見做す~~相互干渉を考慮しない段階では (2.7) 式で考えればプロペラは略々一様分布の吸込み或いはもっと簡単に実吸込みと考へても大體の値は出るであらう。

さう考へると

$$T = \rho \sigma'_p (1-w') V A \quad (2.15)$$

であるから

$$\frac{\Delta R}{T} = t = \frac{-1}{(1-w')V} \iint_S \sigma'_s(p) \frac{\partial}{\partial x p} \left(\frac{1}{r(p, Q)} \right) dS p \quad \dots (2.16)$$

今線型近似をとり、船の半中由線を $\eta(x, z)$ とおくと、

$$t(1-w') = - \left(\frac{1}{2\pi} \right) \iint_{C.P.} \frac{\partial \eta(x, z, p)}{\partial x p} \frac{\partial}{\partial x p} \left(\frac{1}{r(p, Q)} \right) dx p dz p \quad \dots (2.17)$$

更にプロペラのスリッポムが大きき時は比の $(1+d\mu)$ 倍 (d は適当な定数) とすればよからう。

此の式によれば船型要素の t への寄与は極めて、容易に計算出来る。

例えば大雑把に考へて次の項を省略し船体は細尻型肋骨ともつものとし吃水 z_0 とすると、上式から

$$t \approx - \frac{1}{2\pi} \frac{\partial \eta}{\partial x} \Big|_{AP} \frac{\alpha}{r(P, Q)} \quad \dots (2.18)$$

の様になつて船尾の水線傾斜が α に大きく影響するといふ様な事が簡単にわかつて便利である。

一方 (2.8) 式では、元々 (2.7) 式と同じ式ではあつたけれども (2.12) 式の様な形になるので船型要素への関係が直接出ない其が不便である。さう Richmann は更にプロペラの効率について式を与へてゐるが、我々は彼の結論 (2.14) を捨てるのでその結果を利用出来ない。

よゝで荷重度が充分小ゝと仮定して少し推論して見よう
 今推力が仮に (2.15) で与えられるとし、スリッポ比を

$u' = \sigma_p' / V$ とおき、又 $w' \equiv w$ とおくとプロペラの荷重度 C_t は

$$C_t = \frac{T}{\rho A V^2 (1-w)^2} = \frac{u'}{(1-w)} = \frac{u'}{(1-t)}, \dots (2.19)$$

となる。

此の船のすゝと後方の速度を考えるとプロペラ後流の内側では $V(1+u')$ 外側では V であつて、流体は RV なる運動量を受取つてゐる筈である。一方プロペラ後流は船後において Fröhenius の云う様にと縮んで A' になつてゐるとすると、

$$R = \rho A' u' (1 + \frac{u'}{2}) V^2 \approx \rho A' u' V^2 \dots (2.20)$$

である。

所で此の後流によつて失はれる運動エネルギー E は

$$E = \frac{\rho}{2} A' u'^2 V (1+u') \approx \frac{1}{2} u' R V \dots (2.21)$$

従つてプロペラ効率 η_p は (此の場合 (2.1) を仮定してゐるので船殻効率は 1 で従つて η_p は此の系の総合推進効率に等しい)

$$\eta_p = \frac{T V a}{T V a + E} = \frac{R V}{R V + \frac{1}{2} u' R V} = \frac{1}{1 + \frac{u'}{2}}, \dots (2.22)$$

がえられる。

此の式は前に船体がない時と全く同じであるけれども今の場合 u' は (2.19) の式で与えられるので荷重度は實質上 $(1-t)$ 倍だけ小さくなる事になる。

即ち船がない時プロペラ効率 η_p' は、

$$\eta_p' \equiv \frac{1}{1 + \frac{u'}{2}} < \eta_p \equiv \frac{1}{1 + \frac{C_t}{2} (1-t)}, \dots (2.24)$$

の様には η_p よりも小さい筈である。

前にも述べた様に例へば此の式でも C_t の様な量は 2 次の量であるので最初の仮定から云へば当然省略すべき項があるので此等の式の正確さは全く保証し難い。

然し乍ら此れを物理的に次の様に理解すれば定性的に略々正しい様に思われる。

即ち船後のプロペラの荷重度は船体との相互干渉によつて (2.19) 式から判る様に、實際のスリッポ (従つて略々近似的に荷重度) の $1/(1-t)$ 倍になるから (2.24) が成立する。

言ひ換へれば船の存在によつてプロペラはスリップを増す
 事なく $\frac{t}{1-t}$ 倍だけ推力が増えまゐると考えればよい。

此の船体のプロペラの作動に起因する抵抗増大の反作用とし
 るプロペラの推力増大は実際のプロペラにあつては翼面
 の背と腹との圧力差の結果として生ずる。

此の翼の作用を渦糸で代表させるとすると此の圧力差は渦
 糸の強さの変化と見做せばよいから、結局船体の影響を受け
 たプロペラ翼面の渦分布の強さは $1/(1-t)$ 倍になる事になる。

此れを Pohl の有効伴流の計算¹⁶⁾に使つて見よう。
 簡単な筈に荷重度の充分低いプロペラについて考えればプロ
 ペラ単独の時は

$$dK_t = d\left(\frac{T}{\pi r^2 D^4}\right) = \pi C \left\{ \frac{H}{D} - \frac{V}{\pi D} \right\} \frac{l(r) r dr}{D^3} \dots (2.25)$$

船の後では上の考察から

$$dK_t = \pi \frac{C}{(1-t)} \left\{ \frac{H}{D} - \frac{V_a}{\pi D} \right\} \frac{l(r) r dr}{D^3}, \dots (2.26)$$

但し π は毎秒回転数、 D は直径、 H はピッチ、 l は翼弦
 長、 r は半径方向の長さ、 V 及び V_a は夫々の場合の軸方向流
 入速度とする。

今慣習に従つて Thrust Identity による¹⁶⁾ 船後プロペラの
 前進速度 V_e は上の式を積分して等置すると

$$\frac{V_e}{V} = \frac{1}{\int_0^1 l' x dx} \left\{ \int_{x_0}^1 \frac{1-w}{1-t} \left(1 - \frac{t}{1-s}\right) l' x dx \right\} \dots (2.27)$$

但し $x = r/D$, x_0 はホス比, $l' = 2l/D$, $s = 1 - \frac{V_a}{\pi H}$ 。

此の式が $t = 0$ とおいたものが Pohl の近似式である。

$$1 - \frac{t}{1-s} > 1 - t \quad \text{for } s > 0$$

があるから此の値は Pohl の式より常に大きく又ピッチが大きい
 程大きいからその Bild 4.6.8 を眺めると概略的には実験
 に近い様に思われる。

尚此処では伴流の中に摩擦伴流も含め、考えまゐるが、
 此の伴流はピトー管で測定したものと考へまゐる。

或いは又言ひ換へれば此の様は考への下では、伴流の測定
 についてピトー管によるのが最も無難で其の他の方法では
 円周上の平均速度を一回の測定で求められると云う利点を

3. 結論

以上をまとめると、理論が略々充分発達して来た現在では、もはや船後のプロペラを動力計と考へる立場を止揚し、船体抵抗及びプロペラ性能の変化を夫々別箇に理論的に取り扱う事を考へても良いのではなからうか。

又此の様な立場に立つて見るプロペラの推力減小と云ふ考へ方は元々誤解を招き易い考へ方でもあるし、矢張理論的に船体抵抗増加に見合う推力増加を考へた方が便利に可う来る様に思われる。

此の様を考へると Pohl も示してゐる様に併流と公称併流とは推力係数同一法とトルク係数同一法の差別の区別も必要もなかりし、併流の測定法の選定に氣を付かう事もないし、又 *relative rotative efficiency* の解釈に苦しみ事もない。然し乍ら新しい方法では併流分布及びプロペラの船体から受ける影響についての詳しい知識を前提としてゐるの故、今迄の経験及びデータは部分的にしか役に立たなくなる虞はない。

最後に併流推進器の渦理論¹⁰⁾¹¹⁾に於ては、翼と渦系を置換えたり議論してゐる限りに於ては上述の考へ方と全く異ならぬ事は注目すべきである。

此の事は上述の考へ方はプロペラの渦理論をとり入れるならば全く当然な考へ方である事を意味してゐる、この理論の妥当性は一方では又上述の考へ方の妥当性をも立証するものがある。

然し乍ら此の渦系を實際の翼型で置換える段階で従来の理論は単純に翼型の揚力係数 C_L ・ C_D の定理で渦強さ Γ と水の流入速度の積で与えられしとてゐるが、今の考へ方では渦強さは船体の幾に見掛上 $\frac{1}{(1-t)}$ 倍にならなければならないから、此の分だけ例えればポリチ角を減らしておいた方が可い事になる。

此の意味に於いて田村の記事¹⁴⁾は誠に興味深い。

以上

文献

- 1) R.Fresenius ; Schiffbau, 23JG. (1921)
- 2) J.E.Dickmann ; Ingenieur-Archiv Bd.9 (1938)
- 3) " ; J,S,T,G, Bd.40 (1939)
- 4) J.D.van Manen; I,S,P, vol.2 (1955)
- 5) K.H.Pohl ; J,S,T,G. Bd.55 (1961)
- 6) S.Tsakonas and W.R.Jacobs; I,S,P. vol.9 (1962)
- 7) K,H.Pohl ; Schiffstechnik Bd.10 (1963)
- 8) W.P.A. van Lammeren;"Resistance, Propulsion and Steering of
Ships" Holland (1948)
- 9) H.E. Saunders; "Hydrodynamics in Ship Design" (1957)
- 10) H.Lerbs ; T.S.N.A.ME vol.60 (1952)
- 11) J.D. van Manen and L.Troost; " "
- 12) 西山哲男. 造船協会論文集 89号 (昭和30年9月)
- 13) 田宮真. " " "
- 14) 田村欣也 "船の科学" 昭和39年5月号
- 15) 山崎隆介 "非定常螺旋推進器理論について"
昭和39年春期 工学学会連合大会
- 16) 山泉昌夫 船型学(推進篇) 天然社 昭和27年
- 17) 造船研究協会 報告 21号 (昭和35年11月)
- 18) フラントル, ティーケニス "航空流体力学" 理工学出版
(昭和19年)