ブレードピッチの可変機構を搭載した垂直軸風車に関する調査研究

Research on a vertical-axis wind turbine equipped with straight blades whose pitches can be controlled

小出 輝明1)

Teruaki Koide¹⁾

Abstract : In a flow around a vertical-axis wind turbine, it is well known that resultant velocity toward a straight blade drastically varies about azimuth. This variation cause flow separation around the blade leading to unfavorable influence on windmill performances. Therefore it will be a favor if blade pitch can be changed at optimized variable angles. Present study introduced working of blade pitch angle passively changed due to fluid force and centrifugal force, etc. The change of pitch angle was achieved by the operation of an elastic cord linked between a leading edge of the blade and an outer edge of the end-wall. Flow visualization around the windmill revealed that angle of attack against the blade had significant influence on performance of the windmill. Flow visualization showed that fluid force was essential to be exerted in radial direction to contribute to a revolution of the windmill. An addition of a pair of pulleys between the links of the elastic cord achieved a favorable motion of the half turn of the blade, which led to an ideal periodic change of the angle of attack.

Keywords : Vertical axis wind turbine, Flow visualization, Wind power generation, Blade pitch angle control

1. 緒言

洋上発電などの大規模な風力発電に利用される水平軸風 車に対して,直線翼垂直軸風車は,増速器および発電装置 が地上付近に設置されて重心を低くでき,小中型風力発電 に適した風車として多用されている.一方で垂直軸風車は 水平軸風車と比べて自己起動性と効率で劣り,さらに強風 下での過剰な回転速度の発生などが,欠点として挙げられ る[1,2].

この垂直軸風車の欠点を改善する有力な方策として、ブ レードのピッチ角を方位角に合わせて変化させる機構が提 案されている. 直線翼垂直軸風車のなかでも、この可変ピ ッチ機構を持つものをジャイロミル風車と呼ぶ. これは風 見(尾翼)を持ち、図1のように風車主軸から偏心したプ ーリに同期させたリンク機構が、ブレードピッチを周期制 御する風車である[2~5]. アジマス角に合わせて、上流部で はブレードのピッチ角が増加し、下流側ではピッチ角が負 角へ減少することで、相対風速に対する迎角を最適に近づ けている.

松本ら[2,3]によるとリンク機構によるピッチ制御を持つ 風車が,最も古く出版物で確認できるものは、米国の通俗 科学誌に掲載されている記事[4]である.また松本らはその 風車の製作を行って、リンク機構の詳細を紹介している.

このリンク機構の可変ピッチ風車の性能特性をはじめて

詳細に評価した研究は、木綿ら[5]とその英文版である Kiwata et al. [6]の論文であり、これらは学術雑誌の掲載文 献として唯一、起動性や出力特性に関する、定量的なデー タを示したものである.この風車は固定ピッチの直線翼垂 直軸風車と比較して効率が高く、良好な自己起動性が得ら れる.

ただしリンク機構の機械損失を伴うやや複雑な仕組みの ため、一般的にはジャイロミル風車はあまり普及していな い.



図1 木綿ら[5,6]のリンク機構によるピッチコントロール

1) 東京都立産業技術高等専門学校 ものづくり工学科,航空宇宙工学コース



図 2 小出ら[7]の弾性索によるピッチコントロール

小出ら[7]はこのピッチ機構を簡素化するために,相対速 度に対称翼ブレードを追従させ,ピッチを受動的に制御す る方式を考案した.またこの簡易なピッチ可変機構を持つ 風車を製作し,風洞実験を実施している.

この風車は図 2 のようにアーム半径 R で固定した軸に, ブレードを前縁より翼弦長 cに対して 8%の位置で,回転で きるよう通したものである.ここで ω は角速度である.ま た周速比 $\lambda = R\omega/U$ を定義する.

弾性を持つ索が、両翼端部の後縁と両端円板の端に1組 づつ結び付けられている.風速 Uと旋回速度 Rωとの合成 速度ベクトルである相対速度 Vを受けて、ブレードはピッ チ角α=-10°~60°の範囲で変化する.

本稿ではこの簡易な対称翼ブレードピッチの変動機構の 改善を目指して可視化実験および風洞性能試験を実施し, その機構の有効性を検証する.流れの可視化によりブレー ドまわりの流れを示し,流れと性能との関係を示すことを 目的とする.

2. 風車の可変ピッチ機構

2.1 風車まわりの流れ分布と相対速度ベクトル

まず基本的なブレードピッチ制御とともに流れとの関係を説明するために、小出ら[7]の可視化画像計測結果を 引用して、図3のような速度ベクトルと流脈線の模式図 を作成した.

図3での流れ分布の記入にあたっては、以下の実験事 実を考慮した.図3(a)の周速比*λ*=1.1の模式図では、風 車上流からの一様流*U*は風車前面で、約0.55*U*まで減速 される.また風車の内部*r* <*R*に流入した流れは、さら に約0.25*U*に減速する.

すなわち周速比が大きいと、風車は回転円柱のように 振る舞う. r < Rの流体はよどんで風車内にとどまり、上 流からの風車内への流入・流出は活発に行われない.上 流から入った流体の一部はアジマス角 $\theta \Rightarrow 180^\circ, r \Rightarrow 0.7$ 付 近で大きな再循環領域を形成し、 $\theta \Rightarrow 220^\circ$ 付近からr > Rの下流へ吹き出される. 周速比λ =0.55の模式図では、風車上流からの一様流 U は風車前面で、約 0.85U まで減速される.ただ低い周速 比のため風車上流の平行流は、風車内部へ減速されずに 流入し、そのまま下流側に流出するまでほとんど減速さ れない.

このように低い周速比では、上述の高い周速比での回転円柱のような風車の振る舞いと違い、上流からの平行流が活発に風車内部に流入する.その流体は風車下流側 θ≒200°~270°の範囲で、そこを通過するブレードの前縁 および後縁から r>R へ吹き出して流出する.



(a) λ =1.1 におけるブレードピッチ変化パターン



(b) λ=0.55 におけるブレードピッチ変化パターン

図 3 λによって変化するピッチ変化と流れ分布[7] (……▶:平行流, →→: Rω, →: V)

2.2 ブレードピッチの基本的な制御機構

図 3 では相対速度 Vにあわせて, ブレードピッチが自動的に調整される基本動作が示されている.図 3(a)での $\lambda = 1.1$ は、本風車の最大パワー係数となる周速比に近い 値である.上流部すなわちアジマス角 $\theta = 0^{\circ} \sim 90^{\circ}$ の範囲 で、Vに対してブレードはピッチ角を大きくとらなけれ ば、迎角βが正とならず、揚力を半径方向に向けて風車 駆動に寄与することができない.

 $\lambda = 0.55$ では図 3(b)の模式図のように、上流を通過す る一部のアジマス角 $\theta \equiv 0^{\circ} \sim 45^{\circ}$ の範囲でのみ迎角 $\beta > 0$ と なる. そこを通過すると、たとえば $\theta \equiv 90^{\circ}$ では大きな速 度ベクトルが当たるにもかかわらず迎角 β が負となる. そのため揚力は r < Rの内側を向いて、遠心力が風車を駆 動するのを阻害する.

さらに $\theta = 200^{\circ} \sim 270^{\circ}$ の範囲を通過するブレード前縁付 近には、さらに *V* が大きな β で当たるため、ピッチ角 α が 負の方向に大きく振れないと、ブレード外側に大きなは く離失速が生じ、風車の回転に寄与できない.

2.3 ブレードピッチ制御の問題点と改善策

ブレードピッチを弾性索のみで制御すると、上流側にお いて迎角 β が負となりやすいために、弾性索を強い張力で調 整することになる.すると θ =180~200°でのブレードが α >0 から α <0 へ跳ね上がったあと、下流側 θ =270°までの はく離失速を回避するピッチ角 α <0 を維持できず、すぐに α =0 へ復帰してしまう.

このため最大のパワー係数が得られる最適な周速比 λ から, わずかにトルクが増大し λ が少し低下しても,急にはく離失 速を生じ,パワー係数が大きく低下するという,垂直軸風 車の欠点が解決できない.このため本稿では上流側では α が大きな値となり,下流側ではより小さい $\alpha < 0$ を維持でき るよう,図4のように弾性索を2つに分け,その中間に減 速比を α に合わせて変化するプーリを介する機構を考案し た.



図 4 プーリを介した弾性索によるピッチ変化

この1組のプーリの構造と, αの変化にあわせて半回転 するプーリの動きが分かりやすいように,図4のアジマス 角の関係を無視して,図5のような模式図を示す.図5の ように1組のプーリは減速比が変わるように,ブレード側 を弾性索を介して接続する半径一定の半円形の大プーリと, 両端円板の外周上を接続する楕円形の小プーリからなる.



図 5 ピッチ角αに連動するプーリ回転

これらのプーリによって、①では α を正に保持できるプ ーリ比≒1 とし、 θ ≒180~270°でブレードが①→②→③で 跳ね上がったあと、プーリ比が小さくなって、③の下流側 の小さい流体力でも α <0 に保持する仕組みである.図4,5 での①~③でのピッチ角変化に連動して回転するプーリの 半径比と、弾性索の張力の関係を図6に示す.

図 6 でプーリ大半径 *a*, プーリ小半径 *b* とし, プーリを介 したブレード側の張力 *Ta* と円板固定側の張力 *Tb* を定義する. ブレードが①→(②→)③で跳ね上がり α の減少にしたが って,図 7 のように半径比 *b* / *a* は小さくなり①での *b*1 / *a* 1 ≒1.05 から,②→③で楕円形小プーリ半径 *b* が急に小さく なることで *b*3 / *a* 3 ≒0.55 まで下がる.



プーリ半径比の変化によって,図6の張力 $T_a \ge T_b \ge$ の関係を示すために,プーリ軸まわりのモーメントのつり合い式をたてると式(1)のようになる.

$$Ta = \frac{b}{a} Tb \tag{1}$$

図 6 のとおり,静止状態からブレードが跳ね上がり, α の減少に伴い $b / a \approx 1.05 \rightarrow 0.55$ (①→③) へ変化する. これをモーメントつり合い式(1)で考えると, α の減少に 伴い Tb は増加するが, b / aの減少のために Taの増加は 緩やかになる.

ここで弾性索の張力 *T*を測定する代わりに, ブレード への作用力を測定する簡単な方法で, プーリの機能を示 す.風車の静止状態で, αごとにブレード後縁に直角な つり合い力 *F*を加える.このαと *F*の関係を測定したの が図 8となる.



図 8 静止状態でのピッチ角αとつり合い力 F

図 8 はブレード後縁と円板外周端を単純に弾性索で結ん だ場合と、プーリを介して接続した場合とで、ブレード後 縁を翼弦長に垂直な保持力 Fを、ピッチ角ごとに加えて、 その対比を示したものである.保持力 Fはプーリの有無に よって、③の $\alpha = -5$ では倍以上の差がある.

 α の減少にしたがって,楕円形の小プーリ半径の減少 のために,図7のとおり③での $b3/a3 \Rightarrow 0.55$ へ半径比が 小さくなるため,式(1)のとおり Tb3の増加にもかかわら ず,小プーリに加わるモーメント $b3 \cdot Tb3$ の増加は抑え られる.このため図8のとおり,③での保持力Fの増加 も抑制される.このように流体力の弱い風車下流側 $\theta \Rightarrow$ 200~300°でも, $\alpha \Rightarrow 0$ の状態を維持できる.

2.3 ブレードに作用するモーメントとカ

図 9 のようにブレードに作用する揚力および抗力の合力 N,重力 mg,遠心力 mRω²および弾性索の張力 Tを考慮し, ブレード軸まわりのモーメントつり合いは式(2)のようにな る.

$$-\frac{1}{4}N \cdot c + \frac{1}{2}m \cdot c \{ R\omega^2 - g\cos(\theta - \alpha) \}$$
$$= T \cdot c \sin\theta_1 \qquad (2)$$



図 9 ブレード軸まわりのモーメントのつり合い

ここで m はブレード質量で 20g である.式(2)を整理し、ブレードの作用力のつり合い式が得られる.

$$-N + 2m \{ R \omega^2 - g\cos(\theta - \alpha) \} = 4T\sin\theta_1 \quad (3)$$

式(2)および(3)において,空気合力ベクトルNは翼弦線 に対し垂直方向に,また前縁より翼弦長 25%の位置に作 用するものとし,質量mの翼の重心はc/2とした.

また図 9の風車上流側では、迎角 $\beta < 0$ となり空気合力 Nがr < Rの風車内側を向いて、風車の駆動を妨げる時計 回りの負のモーメントを示す符号がつき、風車の反時計 まわりの駆動を減殺する.したがって $\beta < 0$ のとき、N は 風車の回転に有害に作用する.

3. 供試体, 試験装置および試験方法

3.1 風車供試体

図 10 のように、3 枚羽根風車の主軸方向長さは両端円 板を含めて 410 mm である. ブレードはハードバルサ材 のアームの、半径 *R*=185 mmの位置に固定された、直径 5.0 mmのアルミパイプの軸に通されている.



図 10 性能試験用の風車供試体の風洞設置状況

翼弦長 c = 125 mm, 翼幅 400 mm のブレードは NACA0016 である. ソリディティσは $\sigma=3c/2\pi R$ で定義 され,本風車は $\sigma=0.323$ である. 弾性索は米国 FAI 社製 の模型飛行機用動力ゴム TANII シリーズの,幅 3.2mm, 厚さ 1.0mm の弾性係数 12.4 N/mm のものを用いた.

3.2 風洞試験

供試風車を図 10 のように流路高さ 650 mm×幅 550 mm の回流式風洞の長さ 920 mm の流路開放部に設置して, 試験を行った.ブレードの動作状況を観察しやすいよう, 風車は横置きにして主軸両端を支持した.

風車性能として,回転主軸に直結した三相発電機の電力を測定し,発電効率を求めた.本研究では発電機効率 を含む,式(4)のような風車発電効率*η*を求めた.

ηは発電電力 P [W]を、風車に流入する密度 ρ [kg/m³] の流体の持つパワーで割り算出される. A [m²] は風車 投影面積である.別の試験で発電機単体の効率 η_1 を、ト ルクメータと電力計による測定で求めた.その上で、式 (5)のように同じ負荷抵抗および同回転数における η の値 を η_1 で除し、パワー係数 Cpを求めた.

比較のために、ブレードを固定ピッチとした風車につ いても性能試験を行った.ブレードピッチα=16.5°一定 の場合が、最も良好な性能を示したのでこれを実験結果 で示す.

$$\eta = P / \left(\frac{1}{2}\rho A U^3\right) \tag{4}$$

$$Cp = \eta / \eta_1 \tag{5}$$

3.3 可視化実験

ブレードピッチの動作状況を確認し,性能と風車まわ りの流れとを関連づけるために,流れの可視化を行った.



図 11 可視化実験用の風車供試体の風洞設置状況

図 10 での風車に対し,図 11 のように *r*-θ面に関して 縮尺 1:1.2, 主軸方向長さ 148 mm の縮小風車を製作した. 直径 360 mm×厚さ 1.5 mm の透明アクリルの両端円板に, ブレード軸を固定した.低風速下で可視化実験を行うた め,ブレードに作用するモーメントは小さい.そのため 弾性索とプーリはブレードの片側のみ,流れの観察を妨 げない奥側に取り付けた.

図 11 の可視化用風洞は, 流路幅 150 mm×高さ 1000 mm である. 流路正面がガラス張りとなっている. その 反対側の流路側面に, 可視化用風車の主軸を, 軸受を介 して取り付けた. また主軸に摩擦トルクを調節できる機 構を備えた.

風車模型の上流から,油煙を流脈線として流出させた. 流路の上下面のシート状の可視光で,流路中央部での風 車まわりの流れを照射する.この流れをデジタルビデオ カメラにより撮影した.動画をフレームレート 960 frames/s で撮影した.撮影条件はピクセル数 709×404, シャッター速度 1/250 s, 35 mm フィルム換算時の焦点距 離 25 mm, 絞り値 3.5 である.

この可視化動画から,輝度差累積の逐次棄却法を用いた濃度パターン追跡アルゴリズム [8] により,速度ベクトル分布を得た.これに用いた画像解析ソフトは Flow-PIV ver.5.4 [(株)ライブラリー]である.

この輝度差累積の逐次棄却法での追跡パラメータとして、ベクトルを計測する点の画素間隔は 5×5,計測点の移動先を探索する画素範囲は 19×19,濃度むらパターンを比較し、計測点を中心に追跡する画素サイズは 11×11に設定して、画像解析を行った.

4. 実験結果

4.1 風洞試験結果

図 12 に風速 U=7.0 m/s の周速比 および式(4), (5)より 求められるパワー係数 Cp を,可変ピッチ機構つきの風 車と,固定ピッチ風車とで比較して示した.



図 12 可変ピッチおよび固定ピッチ風車の性能結果

最大 Cp=0.25 となり、そこでの周速比は $\lambda = 0.75$ となった. 固定ピッチの場合は、 $\lambda = 1.04$ のとき最大 Cp=0.11 である. 木綿らの可変ピッチ風車[5, 6]の U=8m/s の結果では、最大 Cp=0.20, $\lambda = 0.96$ であった.

固定ピッチ風車では、最適な負荷トルクをわずかに上回ると、下流側でのブレード上のはく離失速を発生し、 *Cp*、*λ*ともに急激にその値を低下させる. 木綿らの結果 と同じで、垂直軸風車にピッチ可変機構を搭載したジャ イロミル風車では、揚力抗力利用風車としての特徴を示 すので、最大 *Cp* となるときの*λ*の値は、固定ピッチの垂 直軸風車と比べてとても小さい.

4.2 可視化による風車まわりの流れ

流れの可視化は,性能試験と同じ U=7.0 m/s で実施し たいところであるが,油煙が拡散して明瞭な可視化画像 を得るのが難しいため, U=4.5 m/s およびλ =0.94 での流 れについて行った.

図 13(a)に画像処理による速度ベクトル分布を重ねた, 可視化写真を示す.速度分布図では流れだけでなく,ブ レードも模様パターンの移動として追跡され,風車の周 速度がベクトルで示されている.これをんで除すれば,図 中での Uの大きさが求められる.風車正面で一様流は, 0.85 Uまで減速されている.また風車内に流入した一様 流は,ブレード③の直前では 0.37 Uまで減速される.

この図 13(a)の画像計測の情報を利用すれば,それぞれ のアジマス角でのブレードにあたる流れの,相対速度 *V* を推測することができる.そこで *U*,*V*および *Ro*ベクト ルを図 13(b)および図 13(c)中に描き入れ,ブレードごと の迎角βが分かるようにした.また流れの特徴を説明す る上で,流脈線が拡散して見にくい箇所に矢印を描き入 れた.

図 13(b)ではまず最上流に位置するブレード①の風車内 側面より,はく離渦 A が発生している.ブレード①には Vに対する β (<0)の $|\beta|$ が大きすぎて,風車内側のブレー ド内側面で,はく離失速していることを示す.しかし揚 力が風車内側を向いて,風車の駆動を阻害することを回 避しており,この $\theta = 140^{\circ}$ では望ましい.ブレード②は 大きな Vに対して, $\beta < 0$ とならないよう,弾性索がブ レード後縁を引張り,揚力を半径方向に向けるよう作用 している.

図 13(b)の最下流側のブレード③に着目すると、 $\alpha < 0$ へ跳ね上がり、 β が負に転じることを回避し、また流れ のはく離がブレード外側面で見られず、揚力を半径方向 へ発生させている. ③での V は②での V の約半分の大き さでしかなく、下流側では空気合力 N は小さい. しかし 半径比 b / aが変化するプーリを介することで、③のブレ ードは小さい N の作用にもかかわらず、 $\alpha < 0$ へ跳ね上 がる. 図 13(c)ではブレード③は大きく跳ね上がり、 α が最も 負の方向へ振れている.ブレード①は最大の α となって、 $\theta = 180^{\circ}$ を通過すると、 α が負に転じるまで跳ね上がって いく.



(a) 風車まわりの流れの可視化と速度ベクトル分布



(b) 上流に向かうブレード③→②→①ごとのαの増大



(c) ブレード②③でのβ<0を回避するピッチ角の制御

図 13 U=4.5 m/s, λ=0.94 での流れ場とピッチ変化状況 (・・・・・ト: 平行流, →→: Rω, →→ : V)

やはり図 13(c)ではブレード②は大きな Vに対して $\beta = 0$ となっており、このあと $\theta = 90^\circ$ では $\beta < 0$ となり、空気 合力 N は風車内側を向いてしまう.このためブレードの 回転を拘束するよう、弾性索をなるべく強く張って調整 しておきたいところであるが、プーリを利用しても過度 の張力は、下流側での跳ね上がりまで抑止してしまうた め、試験前にこれらの両立と妥協を図り調整する必要が ある.

図 13(c)ではブレード①のはく離渦が,再循環領域Aに 発達している.下流へ排出されている再循環領域Bは, 1回転前に生成されたAが発達したものである.このよ うに風車内において $\theta \Rightarrow 180 \sim 270^\circ$ では,再循環領域が周 期的に生成され,回転運動を伴う流れとなっている.こ れに対し $\theta \Rightarrow 0 \sim 90^\circ$ および 270 $\sim 360^\circ$ では,流入した流れ は減速しながらも,向きを大きく変えることなくそのま ま下流の風車外へ排出される.

5. まとめと今後の予定

弾性索と半径比を変化できるプーリの組み合せによっ て、風車上流側で迎角が負となることを抑制する一方で、 下流側での広いアジマス角の範囲ではピッチ角を負に維 持し、はく離失速を抑制できるピッチ制御の仕組みを考 案した.この風車の性能試験と流れの可視化から、以下 の成果と所感を得た.

(1)風車上流側では空気合力が大きく,その作用を受けて ブレードが回転するところを,弾性索で強く拘束する必 要がある.一方下流側では空気合力が小さく,ブレード が回転しにくいところを,逆に促さねばならない.ここ で可変減速比をもつプーリの利用により,望ましいピッ チ角変動を実現できた.

(2) このピッチ制御をもつ風車の性能試験で、その機能が 性能向上に貢献していることを示した. さらに可視化と 画像計測によって、定量的に相対速度ベクトルと迎角を 示すことで、流れと性能の関係から本稿の制御方法が有 効であることを明らかにできた.

(3) プーリの半径比の値の範囲について, さらに最適な値 を見出すことができるよう, 開発および試験を継続して さらなる性能向上を目指す.

(4) U=4~10m/s などで,性能試験の範囲を拡充して,(3) の制御方法の改善を行い,開発および試験を継続する予 定である.

参考文献

- [1] 関和市・牛山泉, 垂直軸風車, (2008), 40-68, パワー社
- [2] 松本文雄・牛山泉・西沢良史, 垂直軸風車製作ガイドブ ック, (2011),21-60,パワー社

- [3] 松本文雄, ジャイロミル型風車モデルの製作, 風力エネ ルギー, Vol. 31, No. 2 (2007), p.144-147.
- [4] Editor: Perry Githens, Popular Science, (1946), p114, Popular Science Publishing Co., Inc.
- [5] 木綿隆弘ほか:リンク機構による可変ピッチ式直線翼型垂直軸風車の性能に関する研究,機論 B 編, Vol.74, No.748(2008), 125-133.
- [6] Takahiro Kiwata et al., Performance of a vertical axis wind turbine with variable-pitch straight blades utilizing a linkage mechanism, Journal of Environment and Engineering, Vol. 5, No.1(2010), 213-225.
- [7] 小出輝明・山田裕一, 簡素なブレードピッチ制御機構を 持つ直線翼垂直軸風車の開発, ながれ Vol. 37 (2018), p.291-299.
- [8] 加賀昭和・井上義雄・山口克人,気流分布の画像計測の ためのパターン追跡アルゴリズム,可視化情報学会 Vol. 14 No.53(1994), p.38-45.