計測自動制御学会東北支部 第 345 回研究集会 (2023.11.7) 資料番号 345-6

受動回転制御可能なプロペラ推進機構の 車輪移動ロボットへの適用

Application of Passive Orientation-Controlled Propeller Propulsion Mechanism to Wheeled Mobile Robot

○山内悠*,下井信浩*

○Yu Yamauchi^{*}, Nobuhiro Shimoi^{*}

*秋田県立大学

*Akita Prefectural University

キーワード: プロペラ推進機構 (propeller propulsion mechanism), 自動操舵 (Automatic steering), 受動回転制御 (passive orientation control), 車輪移動ロボット (wheeled mobile robots)

連絡先: 〒 015-0055 秋田県由利本荘市土谷字海老ノ口 84-4 秋田県立大学 システム科学技術学部 知能メカトロニクス学科 ロボット工学研究室

山内悠, Tel.: (0184)27-2220, Fax.: (0184)27-2187, E-mail: yamauchi.yu@akita-pu.ac.jp

1. はじめに

日本のインフラは高度成長期に建設されたも のが多く,そのため現在では老朽化が進行し,深 刻な社会問題となっている.国土交通省による と,今後20年で老朽化するインフラが急増する と予測されている¹⁾.2020年時点で2m以上の 橋梁の30%,トンネルの22%が建設から50年 以上が経過しており,2040年には橋梁の75%, トンネルの53%が建設から50年以上が経過す ると予測されている.

老朽化が原因で崩落事故が発生することを防 ぐために,2m以上の道路橋およびトンネルの 定期点検は5年に1回の頻度で行われることに なっている²⁾.しかし,人口減少による点検作 業員の不足から,これらの定期点検にはロボッ トやセンサなどの新技術の導入が進められてい る³⁾.2021年4月から7月の調査によれば,新 技術を導入している施設管理者はわずか 46%で あり、半数に満たない状況である.

現在の定期点検は基本的に,作業員による直 接の目視点検であるが,ロボットを用いた定期 点検の導入が進んでいる.現在,橋梁の点検で は足場を組み,ベテランの点検員が打音検査を 行い,内部の状況を確認している.たとえば,壁 面を叩くことのできるロボットを開発し,壁面 を叩きながら移動が可能になれば,ロボットを 用いた点検が可能になる.

しかしながら,これらのロボットを用いた定 期点検には現在いくつかの問題が存在している. 例を一つ挙げると,橋脚やトンネルの壁面を移 動する際には,必ず上からワイヤを降ろし,落 下防止の対策を行わなければならない.このよ うな問題を解決するために,本研究では,落下 時に重力に抗うことができ,段差乗り越え等の



Fig. 1 Auto-steerable thrust mechanism with multi-rotor.

運動性能を高められるロータによる推進機構に 焦点を当てている.

本研究では,移動点検ロボットを駆動するプ ロペラ推進移動機構の開発およびその制御方法 を提案する.提案する推進機構は,2つのロー タの方向を個別に制御することで,推進機構の 方向を合力方向へ安定に追従させることができ る.また,この機構を車輪移動ロボットに適用 した例を提案する.

2. コンセプト

本研究では, Fig. 1 に示すように, 複数の方 向可変ロータを備えた移動機構を提案し, 推進 力の大きさと方向を指令することで自動的に機 構の姿勢を制御可能な推進機構を実現する.本 論文では, 2 次元平面上に 2 つの方向可変ロー タを備えた推進機構を想定している.

提案する移動機構の姿勢は,目標合力の方向 に自動的に回転させるトルクが発生するため, 姿勢を制御するためのアクチュエータを必要と しない.各ロータの方向を変えるためのアクチュ エータには可動範囲があり,360度すべての方向 に目標合力の大きさと方向を実現するには,姿 勢の制御は欠かせない.しかし,姿勢を制御す るためのアクチュエータを搭載すると,機構の 重さが増えてしまい,ロボットに搭載した際の ペイロードの低下が問題となる.そのため,本 手法を用いることで,従来の手法よりも軽量な 機構を実現できる.

本機構を実現するためには,方向可変ロータ が発生する推力の方向を外向きにすることが重 要である.外向きと内向きの違いによって発生



Fig. 2 Definition of the model and variables.

するトルクの方向が変化し,外向きの場合は目 標合力の方向へ回転させるトルクが発生するが, 内向きの場合は目標合力の方向と逆のトルクが 発生する.この原理は方向可変の水噴射ノズル を複数搭載し,その中心に受動ジョイントを配 置したノズルユニットにおいて,我々が実現し た結果を応用している^{4,5)}.推力の方向を外向 きにすることで,2つの方向可変ロータの中心 にトルクのフィードバックを発生させ,目標合 力の方向に機構の姿勢を回転させる.

移動機構の姿勢の時間応答は,回転体に比例 微分 (PD) 制御を適用した場合と同様の振る舞 いをし,これらのゲインは移動機構の幾何パラ メタにより調整することが可能である.比例 (P) ゲインに相当するパラメタは,2つのロータの 距離と各ロータの推力の大きさによって決定さ れる.また,微分 (D) ゲインに相当するパラメ タは回転軸の粘性係数である.

3. モデルによる原理検証

3.1 モデル

以下の仮定の下, プロペラ推進移動機構のモ デル (Fig. 2) を設計する.

- (A1) プロペラ推進移動機構は、中央の回転軸と 左右の2つの方向可変ロータから構成される.このプロペラ推進移動機構は、方向 可変ロータの質量を無視した剛体(質量: m)とする.
- (A2) 目標合力が慣性座標で一定(大きさ: F >

0, 方向: *θ_f*) と仮定した場合の姿勢の時 間応答を検討する.

(A3) 方向可変ロータは、ダイナミクスを伴わな い推力(大きさ: $f_1 > 0, f_2 > 0$)を指令 することができる. 推力の方向は各ロータ 単位で ϕ_1, ϕ_2 と定義される. なお、モー タのダイナミクスは機械的な移動機構の ダイナミクスに比べて十分時間応答が早 いため、無視する.

慣性空間に対するプロペラ推進移動機構の姿勢, 回転軸周りの慣性モーメント,粘性係数,ロータ と回転軸との距離をそれぞれ θ ,J > 0,D > 0, l > 0とする.モデルの一般化座標を θ とし,制 御入力はロータの方向 ϕ_1 , ϕ_2 とする.

パラメタの範囲を以下のように定義する. 目 標合力に対する方向可変ロータの位置関係が変 化しないように,機構の姿勢と目標合力の方向 は $-\pi/2 < \theta_f - \theta < \pi/2$ を満たすように目標 合力の方向を決定する. 目標合力の大きさの範 囲は $0 < F < f_1 + f_2$ であり,方向の範囲は $-\pi \leq \theta_f < \pi$ である.

3.2 制御器

目標合力(大きさ:F、方向:θ_f)を実現す るためのロータの方向を求める.プロペラ推進 移動機構に働く力のつり合いは,以下のように あらわすことができる.

 $F\cos(\theta_f - \theta) = f_1 \sin \phi_1 + f_2 \sin \phi_2$ $F\sin(\theta_f - \theta) = f_1 \cos \phi_1 + f_2 \cos \phi_2 (1)$

式 (1) を, ロータの角度について解くと, 以下 のように求められる.

$$\phi_{1} = \frac{\pi}{2} - \theta_{f} + \theta - \arccos\left(\frac{F^{2} + f_{1}^{2} - f_{2}^{2}}{2Ff_{1}}\right)$$

$$\phi_{2} = \frac{\pi}{2} - \theta_{f} + \theta + \arccos\left(\frac{F^{2} - f_{1}^{2} + f_{2}^{2}}{2Ff_{2}}\right) (2)$$

なお, $\pi > \phi_1 - \phi_2 > 0$ の関係により, $-\pi/2 < \theta - \theta_f < \pi/2$ では推力が互いに外側に発生することが保証される.

3.3 運動方程式

運動方程式は,剛体の回転運動方程式をもと に,以下のように導く.

$$J\ddot{\theta} + D\dot{\theta} = \tau, \qquad (3)$$

ここで, *τ* は回転軸に周りに発生するトルクで あり, 以下のようにあらわすことができる.

$$\tau = l \left(f_2 \sin \phi_2 - f_1 \sin \phi_1 \right) \tag{4}$$

式 (4) に式 (2) の ϕ_1, ϕ_2 を代入すると,次のような式が得られる.

$$\tau = l\sqrt{2f_1^2 + 2f_2^2 - F^2}\sin(\theta_f - \theta + \psi) \quad (5)$$

 $\psi \in [-\pi, \pi)$ は、以下の関係を満たすように定 義されている.

$$\sin \psi = \frac{f_2^2 - f_1^2}{F\sqrt{2f_1^2 + 2f_2^2 - F^2}}$$
$$\cos \psi = \frac{\sqrt{A}}{\sqrt{2f_1^2 + 2f_2^2 - F^2}}$$
(6)

 $A = 2F^2f_1^2 + 2F^2f_2^2 + 2f_1^2f_2^2 - F^4 - f_1^4 - f_2^4$

3.4 平衡点と応答性

運動方程式の平衡点 θ^* は,式 (5) に $\tau = 0$ を代入することで導くことができる.平衡点は, $\theta_f + \psi$ である.なお, $f_1 = f_2$ の場合は $\psi = 0$ となるため,プロペラ推進移動機構は目標合力 の方向に対して垂直となり,目標合力と機構の 姿勢が一致する ($\theta^* = \theta_f$).

次に、応答性を特徴付けるためのパラメタに ついて議論する. 運動方程式は、微小変位 $\delta \theta = \theta - \theta^*$ を用いて、次のように線形化することが できる.

$$J\delta\ddot{\theta} + D\delta\dot{\theta} = -K\delta\theta,\tag{7}$$

ここで, $K = l\sqrt{2f_1^2 + 2f_2^2 - F^2} > 0$ となる. このことから,システムの応答性は,回転軸の慣 性モーメント J > 0,回転軸の粘性係数 D > 0, 回転軸と方向可変ロータの距離 l > 0,各ロー タの推力 $f_1 > 0, f_2 > 0$,および目標合力の大 きさ F > 0によって決定される.特に安定性の 観点からは, $K = \frac{D^2}{4J}$ が最も良い減衰をもたら す臨界減衰を保証する.



Fig. 3 Development of the auto-steerable thrust mechanism with multi-rotor.

Table 1	The	parameter	of	mechanism.
---------	-----	-----------	----	------------

Elements	Values	Elements	Values
$m \; [\mathrm{kg}]$	0.66	l [m]	0.15
$g [{\rm m/s^2}]$	9.80	$J [\mathrm{kg} \mathrm{m}^2]$	0.00749

4. 実機実験

4.1 プロペラ推進移動機構の開発

2つの方向可変ロータをもつ受動ステアリン グ制御が可能な推進機構を開発した (Fig. 6). この機構は, Fig. 4 に示すように, ロータ (FMA-2929KV1150, 双葉電子工業), プロペラ (LP10050E(P), Landing Product), サーボモー タ (JR DS8421, 小西模型), スピードコントロー ラ (MC930A, 双葉電子工業), 制御用マイコン (mbed LPC1768, NXP セミコンダクターズ), エンコーダ (E6A2-CW3C 200P/R, オムロン), 無線機器 (XBee PRO S2B, ディジ インターナ ショナル), バッテリー (Hyperion G3 CX 2S 7.4V 850mAh, HYPERION) から構成される. 制御用マイコンから無線機器を通して, 離れた 位置に配置したノートパソコンと通信を行う.

開発した機構の物理パラメタを Table 1 に示 す.開発した機構は,550×260×90 mm であ り,プロペラの直径とピッチはそれぞれ 10 inch, 5 inch である.また,慣性モーメント J は設計 に用いた 3 次元 CAD から算出した値である.



Fig. 4 System configurations.

4.2 実機実験による平衡点の検証

目標合力の方向 θ_f に対する機構の姿勢の平 衡点 θ^* について検証する.ここで、目標合力の 方向 θ_f を0度から90度まで10度ずつ変化さ せた.その後、90度から90度まで10度ずつ変化さ せた、その後、90度から90度まで10度ずつ変 化させ、-90度から0度まで10度ずつ変化させ た、各入力は10秒間隔で行い、平衡点は入力後 の9秒から10秒までの1秒間の平均値とする. 推力の大きさ f_1 は0.333 Nを基準に0、5、10 %増やし、推力の大きさ f_2 は0.333 Nを基準に 0、5、10%減らす.この計3条件で計測を行う. また、時計回りと反時計回りで計測した理由は、 静止摩擦の影響を確認するためである.

すべての条件で機構の姿勢が平衡点に収束す ることが確認できた.目標合力の方向と計測し た機構の平衡点の関係をFig.5に示す.青点は, 目標方向を0度から90度まで変化させた場合 と-90度から0度まで変化させた場合の時計回 りの結果を示している.また,赤点は目標方向 を90度から-90度まで変化させた場合の反時計 回りの結果を示している.黒線は,前述の運動 方程式から計算された理論値である.

Fig. 5(a) は,左右の推力の大きさが同じ場 合の結果を示しており,実験と理論値は同様の 傾向を示している.負の姿勢をとる場合,実験 値と理論値を比較すると,時計回りは理論値よ り小さく,反時計回りは理論値より大きい結果 となった.しかし,正の姿勢をとる場合,どち らの回転方向においても理論値を下回る結果と なった.

Fig. 5(b) は、 $f_1 & \epsilon 5 & \%$ 増やし、 $f_2 & \epsilon 5 & \%$ 減 らした場合の結果を示している. 左右の推力の 大きさが同じ場合の結果と比較すると、平衡点 が負の方向に変化したことが確認できる. 理論



Fig. 5 Relationship between the target direction of the net force and the converged posture of the mechanism. The circles depict the measured posture. The line represents the simulation results. (a) $f_1 = f_2 = 0.333$ N, (b) $f_1 = 0.350$ N, $f_2 = 0.316$ N, (c) $f_1 = 0.366$ N, $f_2 = 0.300$ N.

値と比較すると,全体的に正の方向に平衡点が ずれていることがわかる.

Fig. 5(c) は、 $f_1 \ge 10 \%$ 増やし、 $f_2 \ge 10 \%$ 減らした場合の結果を示している. Fig. 5(a)、 (b) と比較すると、平衡点がより負の方向に変 化したことが確認できる. Fig. 5(b) と同様に理 論値と比較すると、全体的に正の方向に平衡点 がずれていることがわかる.

平衡点が実験と理論値において誤差が生まれ た理由は、実験の時間経過によって左右の推力 の大きさ f_1 , f_2 に差が生まれたためと考えられ る. 今回行った条件では左右の推力差が大きい ほど平衡点が負の方向へずれるが、理論値より も実験値が大きくなったことから、推力差が小 さかったと予想できる.この時、理論値を計算 する際の推力の大きさは、前述の力覚センサを 用いて測定した近似式を用いて電圧から推定し ている.しかし、本機構は各ロータに1つバッ テリーを搭載しているが,推力の大きさ f1を発 生させるロータに接続されたバッテリーは2つ のサーボモータを同時に駆動している. これに より、実験の時間経過によりサーボモータ2つ 分多くバッテリーの電圧を消費した結果, 推力 の大きさ f1 が小さくなり,想定していた推力差 が小さくなったと考えられる.



Fig. 6 Development of propeller-propelled mobile robot with automatic steering.



Fig. 7 Robot movement when automatic steering is operated by the moving mechanism.

5. 自動操舵可能なプロペラ推進移 動ロボットの開発

2つの方向可変ロータをもつ受動ステアリング 制御が可能な推進機構を搭載したプロペラ推進 移動ロボットを開発した (Fig. 6). 前述の推進機 構を搭載しており, 姿勢の計測方法がエンコー ダから慣性センサ (ICM-20948, *InvenSense*) に 変更されている.

開発したロボットを用いて,自動操舵が可能 であるかを検証する2つの実験を行った.1つ 目は、タイヤを地面から浮かせた状態で合力の 方向を変化させた場合のステアリングの動きの 検証を行う.2つ目は、実際に走行させながら 合力の方向を変化させた場合に操舵が可能であ るかの検証を行う.

タイヤを浮かせ摩擦のない状態で,実際に自 動操舵が可能かどうか検証する.アルミフレー ムを用いて,タイヤを地面から10 mm 程度浮



Fig. 8 Robot movement when automatic steering is operated by the moving mechanism.

かせた状態にする. この状態で, 合力の方向を 正面を0度とし, 左右20度変化させたときにス テアリングが左右に動作するかを確認する. こ の時, 各ロータに発生する推力 *f* は約1.35 Nと し, 合力の大きさ*F* を1 N とした.

実際に動作させたときの操舵の動きを, Fig. 7に示す. Fig. 7(a)は、合力の方向が0度とし た場合であり、タイヤがまっすぐになっている ことが確認できる. Fig. 7(b)は、合力の方向を 右に20度変化させた場合であり、タイヤが正面 から見て左方向に向いていることが確認できる. Fig. 7(c)は、合力の方向を左に20度変化させ た場合であり、タイヤが正面から見て右方向に 向いていることが確認できる.

次に,実際に地面を走行させながら,合力の 方向を変化させたときに自動操舵が可能かどう か検証する.初期位置を少し左を向いた状態と し,合力の方向を右に 20 度変化させた状態で, 推力を発生させた.1つ目の実験同様に,各ロー タに発生する推力 f と合力の大きさ F を与えた. この時,各ロータに発生する推力 f,合力の大 きさ F,合力の方向は一定であり,入力は変化 させていない.

実際に,自動操舵が行われ,左を向いていた 状態から,直進していく様子をFig.7に示す. 0秒は初期位置であり,少し車体が左を向いて いる.4秒では,車体が少し右に回転しており, 自動操舵が行われている.8秒では,操舵が終 わり,車体が正面を向いている.12秒では,さらに直進しており,自動的に操舵が元に戻っていることが確認できる.この時,ロボットに搭載したプロペラ推進移動機構は常に正面を向いていることが確認でき,合力の方向に車体を操舵していることが確認できる.

6. おわりに

本研究では、移動点検ロボットを駆動するプ ロペラ推進移動機構の開発およびその制御方法 を提案した.提案した推進機構は、2つのロータ の方向を個別に制御することで、推進機構の方 向を合力方向へ安定に追従させることをモデル から示した.また、提案した推進機構を開発し、 実機実験においても同様の結果を示した.さら に、この推進機構を適用した自動操舵が可能な 車輪移動ロボットを提案し、実機実験により自 動操舵が行われることを示した.

参考文献

- 1) 国土交通省: 令和4年度 国土交通白書
- 2) 国土交通省: 道路橋定期点検要領 (平成 31 年 2 月)
- 3) 国土交通省:道路トンネル定期点検要領(平 成31年2月)
- 4) Yu Yamauchi, Yuichi Ambe, Masashi Konyo, Kenjiro Tadakuma and Satoshi Tadokoro: Passive Orientation Control of Nozzle Unit with Multiple Water Jets to Expand the Net Force Direction Range for Aerial Hose-Type Robots, *IEEE Robotics* and Automation Letters, 6-3, 5634/5641 (2021)
- 5) Yu Yamauchi, Yuichi Ambe, Masashi Konyo, Kenjiro Tadakuma and Satoshi Tadokoro: Realizing Large Shape Deformations of a Flying Continuum Robot With a Passive Rotating Nozzle Unit That Enlarges Jet Directions in Three-Dimensional Space, *IEEE Access*, **10**, 37646/37657 (2022)