慣性センサの逆モデルに基づく高精度姿勢推定のための 相補フィルタ

舛屋賢(九大) 杉原知道(阪大) 山本元司(九大)

Complementary Filter for High-fidelity Attitude Estimation based on Inverse Modeling of Inertial Sensors

*Ken MASUYA(Kyushu Univ.), Tomomichi SUGIHARA (Osaka Univ.), Motoji YAMAMOTO(Kyushu Univ.)

Abstract— This paper proposes a high-fidelity attitude estimation technique in which heterogeneous inertial sensors are combined. An effective complementary filter is composed by compensating the dynamics of each sensor, the original working ranges of which are not necessarily complementary. It is unnecessary to integrate the output of gyroscope as the result of filtering before integration.

Key Words: Attitude Estimation, Complementary Filter, Inertial Sensor

1. 緒言

飛行ロボット,脚型ロボットなど,運動の空間領域 も周波数領域も広範囲な移動ロボットの制御において, 信頼性の高い姿勢推定が必要である.姿勢推定には通 常,角速度センサ,傾斜計,加速度計などのいわゆる慣 性センサが用いられるが,信頼できる周波数領域がそ れぞれ異なる.角速度センサは動的な角度変化を測定 でき,これを積分することで姿勢を推定できるが,積 分による定常誤差の拡大が問題となる.傾斜計は,準 静的な状態で傾斜角を測定できるが,動的な状態では センサのダイナミクスによる遅れが無視できなくなる. 加速度計は,静的な状態では重力方向を測定可能であ るが,運動中はロボット自身の加速度の影響を受ける. このため,一種類のセンサのみによる姿勢推定は難し く,複数のセンサを組み合わせて用いることが必要に なる.

このような技術としてカルマンフィルタを用いた方 法が多くとられている[1][2][3].カルマンフィルタでは 時間領域で推定器を設計するが,パラメータを容易に 設定する方法がない点において問題がある.一方,周 波数領域で推定器を設計する相補フィルタも提案され ている[4][5][6].これは,各センサの信頼できる周波数 領域がある程度分かっていれば周波数領域設計は比較 的容易である.しかし,センサの動作範囲は,必ずし も相補的でないため,センサ出力を直接用いると,特 定の周波数領域においては推定精度が低くなる.

そこで,本研究では,各センサの動特性を同定し,逆 モデルを用いて補償することで信頼性の高い相補フィ ルタを構成する方法を提案する.特に傾斜計の有効周 波数領域拡大により,角速度センサの出力の積分を行 う必要がなく,低周波数から中周波数領域での推定精 度を上げることができる.

2. 姿勢表現と角速度

センサユニットの姿勢が,鉛直軸以外のオイラー角 β , γ を用いて ^w R_b と表されるとする.このとき,セ



Fig.1 Considered spherical triangle

ンサユニット座標系における角速度 ${}^b\omega$ は,式 (1)のように表せる.

$${}^{b}\boldsymbol{\omega} = {}^{w}\boldsymbol{R}_{b}^{\mathrm{T}\ w}\boldsymbol{\omega} = \begin{bmatrix} \dot{\gamma} \\ \dot{\beta}\cos\gamma \\ -\dot{\beta}\sin\gamma \end{bmatrix}$$
(1)

ここで, ${}^{w}\omega$ は世界座標系における角速度である.式 (1) より, ${}^{b}\omega$ はオイラー角の微分値 $\dot{\eta} = [\dot{\beta} \quad \dot{\gamma}]^{\mathrm{T}}$ を用いて 表すと,式 (2)のようになる.

$${}^{b}\boldsymbol{\omega} = \boldsymbol{P}\boldsymbol{\dot{\eta}} \quad \boldsymbol{t} \boldsymbol{c} \boldsymbol{t} \boldsymbol{c} \boldsymbol{b}, \boldsymbol{P} = \begin{bmatrix} 0 & 1 \\ \cos \gamma & 0 \\ -\sin \gamma & 0 \end{bmatrix}$$
(2)

次に,傾斜計の出力とオイラー角による姿勢 ${}^{w}R_{b}$ の 関係を球面三角法より導出する.はじめに,y軸を測 定軸として持つ傾斜計の出力 β_{mes} を Fig. 1 における, x 軸と y 軸がなす平面と ${}^{w}R_{b}\hat{x}$ と ${}^{w}R_{b}\hat{z}$ がなす平面の 交線 $AO \ge {}^{w}R_{b}\hat{x}$ がなす角度 $\angle AOC = \beta_{mes} \ge C (cc)$ る.このとき,2つの球面三角形 $\triangle ABC \ge \triangle ADE$ を 考える.ここで, \hat{x} , \hat{y} , \hat{z} は世界座標系における x軸, y 軸, z 軸を表す単位ベクトルとする.球面三角形の角度 A, B, C と, それぞれの頂点と中心を結ぶ線分がなす角度 a, b, c の間に次の関係が成り立つ.

$$\frac{\sin A}{\sin a} = \frac{\sin B}{\sin b} = \frac{\sin C}{\sin c} \tag{3}$$

式 (3) から球面三角形 △*ADE* において次の関係式が 導かれる.

$$\frac{\sin \angle DAE}{\sin(\frac{\pi}{2} - \phi_{z,z})} = \frac{1}{\sin(\frac{\pi}{2} - \beta_{\rm mes})} \tag{4}$$

ここで, $\phi_{z,z} = \arccos(\hat{z}^{T \ w} R_b \hat{z})$ である.同様に,球 面三角形 $\triangle ABC$ から

$$\frac{\sin \angle BAC}{\sin(\phi_{z,x} - \frac{\pi}{2})} = \frac{1}{\sin(\beta_{\rm mes})} \tag{5}$$

ここで, $\phi_{z,x} = \arccos(\hat{z}^{T w} R_b \hat{x})$ である.球面三角形 においても対頂角は等しいので,式(4)と式(5)を整理 すると次の関係式が導かれる.

$$\beta_{\rm mes} = \arctan\left(-\frac{\hat{\boldsymbol{z}}^{T \ w} \boldsymbol{R}_b \, \hat{\boldsymbol{x}}}{\hat{\boldsymbol{z}}^{T \ w} \boldsymbol{R}_b \, \hat{\boldsymbol{x}}}\right) \tag{6}$$

同様に, x 軸を測定軸に持つ傾斜計の出力 γ_{mes} では次の関係式が成り立つことがわかる.

$$\gamma_{\rm mes} = \arctan\left(\frac{\hat{\boldsymbol{z}}^{T \ w} \boldsymbol{R}_b \, \hat{\boldsymbol{y}}}{\hat{\boldsymbol{z}}^{T \ w} \boldsymbol{R} \, b \, \hat{\boldsymbol{z}}}\right) \tag{7}$$

3. センサの逆モデルを用いた

相補フィルタの設計

相補フィルタは,それぞれのセンサ出力を相補的に 重み付けすることで推定を行うフィルタである.線形 な相補フィルタは,推定値Y(s),i番目のセンサの測定 値 $X_i(s)$,i番目のセンサ出力にかけるフィルタ $F_i(s)$ を用いて,式(8)で表される.

$$Y(s) = \sum_{i=1}^{n} F_i(s) X_i(s), \quad \sum_{i=1}^{n} F_i(s) = 1 \quad (8)$$

 $F_i(s)$ はセンサ出力が信頼できる周波数領域に合わせて設計する.すなわち,傾斜計のような低い周波数領域が信頼できるセンサにローパスフィルタを用い,逆に角速度センサのような高い周波数領域が信頼できるセンサにハイパスフィルタを用いて,組み合わせることで推定精度を向上できる.

しかし,推定に用いるそれぞれのセンサの有効周波 数領域は相補的であるとは限らず,全センサ情報の信 頼性が低い周波数領域が存在する場合,その周波数領 域において,推定精度が低下する.姿勢推定において は,傾斜計の有効な周波数領域が低いため,角速度セ ンサと組み合わせる際に問題になる.このため,セン サの動特性を補償し有効周波数領域を拡大することを 考える.



 ${\bf Fig. 2}$ Block diagram of proposed complementary filter

提案する相補フィルタは式 (9) のように表され,ブロック線図は Fig. 2 のようになる.

$$\boldsymbol{\eta}_{\text{est}} = \sum_{i=1}^{n} H(F_i(s) \tilde{\boldsymbol{G}}_i^{-1}(s) \boldsymbol{X}_i(s)), \quad \sum_{i=1}^{n} F_i(s) = 1$$
(9)

ここで, $\tilde{G}_i^{-1}(s)$ は同定したセンサの逆伝達関数であり, $X_i(s)$ は各センサ出力, $\eta_{est} = \begin{bmatrix} \beta_{est} & \gamma_{est} \end{bmatrix}^T$ は姿勢の 推定値である. $H(\cdot)$ は逆伝達関数を通して推定したセ ンサ入力を,求めたい軸まわりの回転角に変換するた めの関数である.すなわち,角速度センサでは式(2)に おける Pの擬似逆行列を用いて,出力の動特性を補償 した角速度センサ入力 ω を式(10)によってオイラー 角の微分値へ変換する.

$$H_{gy}(\boldsymbol{\omega}) = \boldsymbol{P}^{+}\boldsymbol{\omega}$$

= $(\boldsymbol{P}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{P})^{-1} \boldsymbol{P}^{\mathrm{T}} \boldsymbol{\omega}$
= $\begin{bmatrix} 0 & \cos \gamma_{\mathrm{est}} & -\sin \gamma_{\mathrm{est}} \\ 1 & 0 & 0 \end{bmatrix} \boldsymbol{\omega}$ (10)

また,傾斜計では式 (6),式 (7)より,動特性を補償したセンサ入力 $\theta = [\theta_1 \quad \theta_2]^T$ を式 (11)によって,オイラー角へ変換する.

$$H_{\rm inc}(\boldsymbol{\theta}) = \begin{bmatrix} \arctan\left(\tan\theta_1\cos\gamma_{\rm est}\right) \\ \theta_2 \end{bmatrix}$$
(11)

式 (10),式 (11) に用いている推定値 β_{est} , γ_{est} は,実際は離散時間で使用するために,1ステップ前の推定値を用いている.また,通常は角速度センサの出力はオイラー角の微分値に変換し,それらを積分して,オイラー角の推定値を求めた後に.フィルタをかけて用いる.しかし,提案する相補フィルタでは,姿勢変換の前に周波数フィルタを施しても推定値に大きな違いは生じないと仮定しており,結果的に積分器がハイパスフィルタによって相殺される.このため,ドリフトの影響などに煩わされることがない.

伝達関数 $G_i(s)$ は, 直交する3軸それぞれの軸まわ りの回転に対するセンサの周波数応答を元に,各要素 が安定かつプロパーとなる行列として同定する.ここ では,それぞれの軸まわりの回転における伝達関数は 線形分離可能であると仮定する.また,角速度センサ には微分器があり,傾斜計には遅れ要素があると仮定 して,同定を行う.



Fig.3 Frequency response of CRS around measured axis



Fig.4 Frequency response of CRS around other axis

提案するフィルタでは, 逆伝達関数を用いることで, センサ出力を真のセンサ入力に近づけることができる とともに,センサの有効周波数の拡大が可能であると 考えられる.しかし,同定した伝達関数 $\tilde{G}_i(s)$ は安定で あるが,逆伝達関数 $\tilde{G}_i^{-1}(s)$ はノンプロパーまたは不安 定である場合があるので,推定値が発散する可能性が あり,推定は難しい.そこで, $\tilde{G}_i(s) \geq \tilde{G}_i^{-1}(s)$ の両方 が安定になるような同定を行うとともに, $F_i(s)\tilde{G}_i^{-1}(s)$ をプロパーとするようにフィルタ $F_i(s)$ を設計する.

4. 評価実験

4·1 実験機

センサは,SSSJ 製 1 軸角速度センサ CRS07-11S, USDigital 製 2 軸傾斜計 X3Q を用いて実験を行った. また,2 軸実験機の1番目の関節はy 軸まわりに角度 β ,2番目の関節はx 軸まわりに角度 γ 回転する関節で あるとした.

4.2 2軸における動的モデルの同定

正弦波入力から,測定軸とそれ以外の軸について,角 速度センサはFig.3,Fig.4,傾斜計はFig.5,Fig.6 のような周波数応答が得られた.これらより,それぞ れのセンサの伝達関数を,角速度センサは式(12),傾 斜計は式(13)のように同定した.





Fig.5 Frequency response of X3Q around measured axis



Fig.6 Frequency response of X3Q around other axis

$$\boldsymbol{G}_{2}(s) = \frac{1}{D(s)} \begin{bmatrix} 1 & 0.005578\\ -0.011013 & 1 \end{bmatrix}$$
(13)
$$D(s) = 1 + 0.232321s + 0.015089s^{2}$$
(14)

4.3 提案する相補フィルタの設計

2 軸傾斜計と1 軸角速度センサを用いて,式 (15) で 表される2 軸相補フィルタを設計した.

$$\boldsymbol{\eta}_{est} = F_1(s) \boldsymbol{P}^+ \tilde{\boldsymbol{G}}_1^{-1}(s) \boldsymbol{X}_1 + H_2(F_2(s) \tilde{\boldsymbol{G}}_2^{-1}(s) \boldsymbol{X}_2)$$

ただし,
$$F_1(s) = \frac{s(s+\frac{1}{4})}{(1+\frac{1}{2}s)^2}, \quad F_2(s) = \frac{1}{(1+\frac{1}{2}s)^2}$$
(15)

ここで, X_1 は角速度センサの出力, X_2 は2軸傾斜角 センサの出力である.また,式(10),式(11)で示した P^+ , $H_{\rm inc}$ をオイラー角の推定に用いている.

このフィルタでは,2軸傾斜計の逆伝達関数行列 \tilde{G}_2^{-1} の各要素が2次進み要素となることから, $F_{32}(s)\tilde{G}_2^{-1}(s)$ をプロパーとするためにフィルタの伝達関数 F_i を2次ローパスフィルタとして設計した.また, $\tilde{G}_1^{-1}(s)$ には積分器が含まれるが,ハイパスフィルタ $F_1(s)$ の持つ微分器と相殺されるため,結果的に積分演算を伴わないことに注意されたい.

4·4 実験結果

設計した2軸相補フィルタと逆伝達関数を用いない場合の相補フィルタの比較実験の結果を Fig. 7 と Fig. 8 に示す.ここで,2軸に入力を $\beta = 57.3 \sin t [\text{deg}]$, $\gamma =$



Fig.7 Estimation of β at $\omega_1 = 1.0 [rad/sec]$



Fig.8 Estimation of γ at $\omega_2=3.0$ [rad/sec]

25.7 sin 3t[deg] で与え,フィルタの伝達関数 F_i は同じ ものを用いている.また,角速度センサのみを用いて 推定を行った結果を Fig. 9 と Fig. 10 に示す.

角速度センサのみを用いた推定結果では,位相を補 償することはできている.しかし,Fig.9とFig.10 のどちらにおいても,ドリフトが発生しており,時間 経過とともに真値からの誤差が増大している.

実験結果では,提案した相補フィルタは,逆伝達関 数を用いない場合に比べ,遅れが補償され,比較的よ い推定が行えている.また,角速度センサのみの推定 で発生していたドリフトの補償も行えている.これら のことから,提案した相補フィルタは2軸の推定にお いて,有効であると考えられる.

5. 結言

本研究では,複数の慣性センサを用いて精度のよい 姿勢推定を与えることを目的とした.そのために,セ ンサの逆モデルを用いて,有効周波数を拡大した相補 フィルタの設計を提案した.そして,提案したフィル タの有効性を検証するために2軸におけるセンサの伝 達関数を周波数応答から線形近似で求め,その逆伝達 関数を用いてフィルタを設計し,実装した.実験の結 果,提案したフィルタでは,逆伝達関数を用いない場 合に比べ,2軸ともによい推定ができていた.このこ とから,提案したフィルタは有効であることを確認し た.

謝辞 本研究は,科学研究費補助金若手研究(A)(課題 番号:22680018)の支援を受けた.



Fig.9 Estimation of β at $\omega_1=1.0$ [rad/sec] by gyro



Fig.10 Estimation of γ at $\omega_2=3.0$ [rad/sec] by gyro

参考文献

- E. J. Lefferts, F. L. Markley, and M. D. Shuster,"Kalman Filtering for Spacecraft Attitude Estimation", Journal of Guidance, Control and Dynamics, vol.5, No.5, pp.417-429, 1982.
- [2] G. Creamer, "Spacecraft Attitude Determination Using Gyros and Quaternion Measurements", The Journal of the Astronautical Sciences, vol.44, No.3, pp.357-371, 1996.
- [3] X. Yun, C. Aparicio, E. R. Bachmann and R. B. McGhee,"Implementation and Experimental Results of a Quaternion-Based Kalman Filter for Human Body Motion Tracking", Proceedings of the 2005 IEEE International Conference on Robotics and Automation, pp.318-323, 2005.
- [4] R. Mahony, T. Hamel, J. M. Pflimlin, "Complementary filter design on the special orthogonal group," In Proceeding of the 44th IEEE Conference on Decision and Control, and the European Control Conference 2005, pp.1477-1484, 2005
- [5] R. Mahony, T. Hamel, J. M. Pfimlin, "Nonlinear Complementary filter on the Special Orthogonal Group," IEEE TRANSACTIONS ON AUTOMATIC CONTROL, vol.53, No.5, pp.1203-1218, 2008
- [6] Y. Li, "A Filter Design Method for Robot Tip Velocity Derivation", JSME international journal. Series C, Vol.40, No.1, pp.82-88, 1997