

距離とドップラーを観測値とするテイラー級数推定法を用いた三次 元の位置及び速度推定の解析

小菅 義夫<sup>†,††</sup> 古賀 禎<sup>†</sup> 宮崎 裕己<sup>†</sup> 秋田 学<sup>††</sup> 稲葉 敬之<sup>††</sup>

An Analysis of 3-Dimensional Location and Velocity Estimation Using Range and Doppler Measurements by Taylor-Series Estimation

Yoshio KOSUGE<sup>†,††</sup>, Tadashi KOGA<sup>†</sup>, Hiromi MIYAZAKI<sup>†</sup>, Manabu AKITA<sup>††</sup>, and Takayuki INABA<sup>††</sup>

**あらまし** 追尾フィルタにおいて、位置のほかに、速度を観測値として使用すれば、追尾性能が改善できる.た だし、速度観測により、位置観測精度に劣化がないことが前提である.ところで、TOA (Time of Arrival)測位 は、送受信機間の距離を同時に複数観測し、目標の位置を推定する.この代表例は、GPS (Global Positioning System) である.このため、GPS 等でも、距離のほかにドップラー(距離の時間微分値)を観測し三次元の位 置と速度を推定し、これを追尾フィルタの観測値として使用すれば、追尾性能の向上が期待できる.なお、GPS 等で使用する Taylor 展開推定法による TOA 測位では、送受信機の配置により測位精度が大きく変化し、発散 する場合すらある.本論文では、Taylor 展開推定法において、距離のみを観測する TOA で測位が可能な送受信 機の配置ならば、距離とドップラーを複数同時に観測し三次元の位置及び速度が推定可能なことを示す.また、 この場合、ドップラーの観測精度や送受信機の配置がどのような場合でも、ドップラーの使用による位置推定精 度の劣化はないことを解析的に示す.

キーワード TOA, GPS, 測位, 誤差解析, 距離, ドップラー

# 1. まえがき

追尾フィルタは,航空機等の移動物体である目標の 位置を観測し,目標の位置,速度などの真値を推定す るアルゴリズムである[1]~[5].この追尾フィルタに おいて,位置のほかに,速度を観測値として使用すれ ば,追尾性能が改善できる[3],[4].ただし,速度観測 により,位置観測精度に劣化がないことが前提である. ところで,TOA (Time of Arrival)測位は,送受 信機間の距離を同時に複数観測し,目標の位置を推定

する.目標が送信源の場合,位置が既知である受信機 で計測した電波伝搬時間より距離を計測する.そして,

<sup>††</sup> 電気通信大学大学院情報理工学研究科,調布市 Graduate School of Information and Engineering, University of Electro-Communications, 1-5-1 Chofugaoka, Chofu-shi, 182-8585 Japan 複数の受信機より得た距離観測値より,目標の位置を 推定する.逆に,目標が受信機を搭載している場合, 位置が既知である複数個の送信源との距離を計測する.

前者の例は,飛行する航空機からの送信電波を,地上 の複数の受信機で受信するシステムである.後者の例 は,GPS (Global Positioning System)である[5]~ [12].なお,これらでは,送受信機間の時刻同期誤差 に起因する距離バイアス誤差も,推定対象である.

このため, GPS 等でも, 距離のほかにドップラー (距離の時間微分値)を観測し, 未知数である三次元 の位置と速度を推定すれば, 追尾性能が向上する.

ここで,距離もドップラーも,未知数の非線形関数 である.したがって,推定は,非線形の連立方程式を 解くことと等価となる.この連立方程式を解くため, GPSでは,解の初期値を仮に与え Taylor 展開により 線形近似した得た線型モデルに,重み付き最小自乗 法[13],[14]を使用し解を算出している(この解法を Taylor 展開推定法と呼ぶ)[5],[9]~[12].更に,得られ

<sup>&</sup>lt;sup>†</sup> 独立行政法人電子航法研究所,調布市 Electronic Navigation Research Institute, 7-4-23 Jindaijihigashi-machi, Chofu-shi, 182-0012 Japan

た解を初期値に再設定して同一の処理を繰り返すことで,解の算出精度向上を図っている [5], [9]~[12].

なお,観測誤差がないとして,ドップラーの観測 値の自乗が,ドップラーの算出式の自乗と等価と して得た多項式を連立させた解法も提案されてい る[15].また,この方法は,多項式最適化 (polynomial optimization)手法を用い,ドップラーにランダムな 観測誤差がある場合に拡張されている.更に,解が算 出可能となる観測数が,距離や角度が併用できる場合 を含め明らかになっている[15].ただし,距離にバイ アス誤差はないとしている.

ところで, Taylor 展開推定法による TOA 測位で は,送受信機の配置により測位精度が大きく変化し, 発散する場合すらある [5], [9]~[12].

本論文では、Taylor 展開推定法において、距離のみ を観測する TOA で測位が可能な送受信機の配置なら ば、距離とドップラーを複数同時に観測し三次元の位 置及び速度が必ず推定可能かを明確にする.また、こ の場合、ドップラーの観測精度や送受信機の配置がど のような場合でも、ドップラーの使用による位置推定 精度の劣化がないかを明確にする.

なお、本論文では、複数の送信機間あるいは受信機 間で時刻同期は取れているが、送受信機間では時刻同 期は必ずしも取れていないとする.また、送受信機間 でマルチパスの影響はなく、時計オフセット誤差によ る距離バイアス誤差以外は、ランダム誤差のみとする.

# 2. 目標の位置及び速度の推定

ここでは,n対の距離及びドップラー観測値から, 三次元空間での目標位置及び目標速度を推定する方法 について述べる.

#### 2.1 距離の観測モデル

まず,目標とは異なる位置にあるi( $i = 1, 2, \dots, n$ ) 番目の位置ベクトル<u>B</u><sub>i</sub>(既知)を,D<sup>T</sup>は行列Dの 転置行列を表すとして,次式で表す.

$$\underline{B}_i = (x_i, y_i, z_i)^T \tag{1}$$

なお,座標系は,三次元直交座標を使用する.ここで,目標が送信源の場合,<u>B</u><sub>i</sub>は受信機の位置である. 目標が受信機を搭載している場合,<u>B</u><sub>i</sub>は送信源の位置である.つぎに,目標の位置を次式で表す.

$$\underline{L} = (x, y, z)^T \tag{2}$$

すると, i (i = 1, 2, · · · , n) 番目の送受信機間の距

離の真値 R<sub>i</sub> は次式となる.

$$R_i = f_i(x, y, z) \tag{3}$$

ここで、次式を定義する.

$$f_i(x, y, z) = \sqrt{(x_i - x)^2 + (y_i - y)^2 + (z_i - z)^2} \quad (4)$$

すると, *i* (*i* = 1, 2, · · · , *n*) 番目の送受信機間の距 離の観測値 *R<sub>io</sub>* は次式となる.

$$R_{io} = R_i + S + v_i \tag{5}$$

ここで, S は時計オフセット誤差による距離のバイア ス誤差, v<sub>i</sub> はランダムな距離の観測誤差である.な お,本論文では,複数の送信機間あるいは受信機間で 時刻同期は取れているが,送受信機間では時刻同期は 必ずしも取れていないとし, S は i に無関係な一定値 とした [5], [6], [9]~[12].また,送受信機間ではマルチ パスの影響はないものとして,時計オフセット誤差に よる距離バイアス誤差以外は,距離もドップラーもラ ンダム誤差のみとした.

すると,次の式(7)に全微分の公式を使用して,次 の性質を得る[5],[6],[9]~[12].

(性質 1) 目標の位置推定のための初期値を x<sub>0</sub>, y<sub>0</sub>, z<sub>0</sub> とすると, 次式を得る.

$$\Delta R_{io} \approx \alpha_i (x - x_0) + \beta_i (y - y_0) + \gamma_i (z - z_0)$$
  
+ S + v<sub>i</sub> (6)

ここで、次式を定義する.

$$\Delta R_{io} = R_{io} - f_i(x_0, y_0, z_0)$$
(7)  

$$\alpha_i = \frac{\partial f_i}{\partial x}(x_0, y_0, z_0) = -\frac{x_i - x_0}{f_i(x_0, y_0, z_0)},$$
  

$$\beta_i = \frac{\partial f_i}{\partial y}(x_0, y_0, z_0) = -\frac{y_i - y_0}{f_i(x_0, y_0, z_0)},$$
  

$$\gamma_i = \frac{\partial f_i}{\partial z}(x_0, y_0, z_0) = -\frac{z_i - z_0}{f_i(x_0, y_0, z_0)}$$

#### 2.2 ドップラーの観測モデル

目標とは異なる位置にある i ( $i = 1, 2, \dots, n$ ) 番目 の速度ベクトル <u> $\dot{B}_i$ </u> (既知) を,式 (1) を時間微分し て,次式で表す.

$$\underline{\dot{B}}_i = (\dot{x}_i, \dot{y}_i, \dot{z}_i)^T \tag{9}$$

つぎに,目標の速度ベクトルを,式(2)を時間微分 して,次式で表す.

$$\underline{\dot{L}} = (\dot{x}, \dot{y}, \dot{z})^T \tag{10}$$

次の性質は, i (i = 1, 2, ..., n) 番目の送受信機間 のドップラーの真値の算出式を示す.なお,証明は, 式 (4) を時間 t で微分して得られる.

(性質 2) i ( $i = 1, 2, \dots, n$ ) 番目の送受信機間のドッ プラーの真値を  $\dot{R}_i$  とすれば,次式を得る.

$$\dot{R}_i = g_i(x, y, z, \dot{x}, \dot{y}, \dot{z}) \tag{11}$$

ここで、次式を定義する.

$$g_{i}(x, y, z, \dot{x}, \dot{y}, \dot{z}) = \frac{(x_{i} - x)(\dot{x}_{i} - \dot{x}) + (y_{i} - y)(\dot{y}_{i} - \dot{y}) + (z_{i} - z)(\dot{z}_{i} - \dot{z})}{f_{i}(x, y, z)}$$
(12)

すると, $i(i = 1, 2, \dots, n)$ 番目の送受信機間のドッ プラーの観測値  $\dot{R}_{io}$  は次式となる.

$$\dot{R}_{io} = \dot{R}_i + \dot{v}_i \tag{13}$$

なお, *v<sub>i</sub>* はドップラーのランダムな観測誤差である. 次の性質は, ドップラーを, 目標の位置と速度とで 線形近似した結果を示す.

(性質 3) 速度推定のための初期値を  $\dot{x}_0$ ,  $\dot{y}_0$ ,  $\dot{z}_0$  とすると,次式を得る.なお,  $x_0$ ,  $y_0$ ,  $z_0$  については,性質1を参照.

$$\Delta \dot{R}_{io} \approx \alpha_{il}(x - x_0) + \beta_{il}(y - y_0) + \gamma_{il}(z - z_0) + \alpha_i(\dot{x} - \dot{x}_0) + \beta_i(\dot{y} - \dot{y}_0) + \gamma_i(\dot{z} - \dot{z}_0) + \dot{v}_i \quad (14)$$

ここで、次式を定義する.

$$\Delta \dot{R}_{io} = \dot{R}_{io} - g_i(x_0, y_0, z_0, \dot{x}_0, \dot{y}_0, \dot{z}_0) \tag{15}$$

$$\alpha_{il} = -\frac{(\dot{x}_i - \dot{x}_0)f_i(x_0, y_0, z_0) - (x_i - x_0)g_i(x_0, y_0, z_0, \dot{x}_0, \dot{y}_0, \dot{z}_0)}{f_i(x_0, y_0, z_0)^2},$$
(16)

$$\begin{split} \beta_{il} &= \\ & -\frac{(\dot{y}_i - \dot{y}_0)f_i(x_0, y_0, z_0) - (y_i - y_0)g_i(x_0, y_0, z_0, \dot{x}_0, \dot{y}_0, \dot{z}_0)}{f_i(x_0, y_0, z_0)^2}, \\ \gamma_{il} &= \\ & -\frac{(\dot{z}_i - \dot{z}_0)f_i(x_0, y_0, z_0) - (z_i - z_0)g_i(x_0, y_0, z_0, \dot{x}_0, \dot{y}_0, \dot{z}_0)}{f_i(x_0, y_0, z_0)^2} \end{split}$$

(証明)式(13)及び(11)より、次式を得る.

$$\dot{R}_{io} - g_i(x_0, y_0, z_0, \dot{x}_0, \dot{y}_0, \dot{z}_0)$$

$$= g_i(x, y, z, \dot{x}, \dot{y}, \dot{z}) - g_i(x_0, y_0, z_0, \dot{x}_0, \dot{y}_0, \dot{z}_0) + \dot{v}_i$$
(17)

ここで,全微分の公式を使用して,式(12)及び(8)より,次式を得る.

$$g_{i}(x, y, z, \dot{x}, \dot{y}, \dot{z}) - g_{i}(x_{0}, y_{0}, z_{0}, \dot{x}_{0}, \dot{y}_{0}, \dot{z}_{0})$$
  

$$\approx \alpha_{il}(x - x_{0}) + \beta_{il}(y - y_{0}) + \gamma_{il}(z - z_{0})$$
  

$$+ \alpha_{i}(\dot{x} - \dot{x}_{0}) + \beta_{i}(\dot{y} - \dot{y}_{0}) + \gamma_{i}(\dot{z} - \dot{z}_{0})$$
(18)

ここで、次式を定義する.

$$\begin{aligned}
\alpha_{il} &= \frac{\partial g_i}{\partial x} (x_0, y_0, z_0, \dot{x}_0, \dot{y}_0, \dot{z}_0) \\
\beta_{il} &= \frac{\partial g_i}{\partial y} (x_0, y_0, z_0, \dot{x}_0, \dot{y}_0, \dot{z}_0) \\
\gamma_{il} &= \frac{\partial g_i}{\partial z} (x_0, y_0, z_0, \dot{x}_0, \dot{y}_0, \dot{z}_0)
\end{aligned} \tag{19}$$

式 (17) に,式 (15),(18),(19) 及び (12) を使用して,結論を得る.(証明終)

# 2.3 線形モデル

距離及びドップラー観測値をn対得るとすれば,式 (6)及び(14)より,次式の線形観測モデルを得る.

 $\underline{b} = A\underline{a} + \underline{v} \tag{20}$ 

$$\underline{b} = (\Delta R_{1o}, \cdots, \Delta R_{no}, \Delta \dot{R}_{1o}, \cdots, \Delta \dot{R}_{no})^{T} (21)$$

$$A = \begin{pmatrix} \alpha_{1} & \beta_{1} & \gamma_{1} & 1 & 0 & 0 & 0 \\ \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \vdots \\ \alpha_{n} & \beta_{n} & \gamma_{n} & 1 & 0 & 0 & 0 \\ \alpha_{1l} & \beta_{2l} & \gamma_{2l} & 0 & \alpha_{1} & \beta_{1} & \gamma_{1} \\ \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \vdots & \vdots \\ \alpha_{nl} & \beta_{nl} & \gamma_{nl} & 0 & \alpha_{n} & \beta_{n} & \gamma_{n} \end{pmatrix}$$

$$\underline{a} = (x - x_{0}, y - y_{0}, z - z_{0}, S, \dot{x} - \dot{x}_{0}, \dot{y} - \dot{y}_{0}, \dot{z} - \dot{z}_{0})^{T}$$

$$\underline{v}_l = (v_1, \cdots, v_n)^T \tag{24}$$

$$\underline{v}_d = (\dot{v}_1, \cdots, \dot{v}_n)^T \tag{25}$$

$$\underline{v} = \begin{pmatrix} \underline{v}_l \\ \underline{v}_d \end{pmatrix} \tag{26}$$

で,行列 A を配置行列と呼ぶことにする. なお,異 なる送受信機間の観測雑音は無相関として,次式を 仮定する.ここで, E[] は平均,<u>0</u>は零ベクトル,  $diag\{a_1, \dots, a_n\}$  は対角成分を  $a_1, \dots, a_n$  とする対 角行列を表す.

$$E[\underline{v}] = \underline{0} \tag{27}$$

$$V = E \begin{bmatrix} \underline{v} \ \underline{v}^T \end{bmatrix} = \begin{pmatrix} V_l & V_{ld} \\ V_{ld} & V_d \end{pmatrix}$$
(28)

なお, i ( $i = 1, 2, \dots, n$ ) 番目の送受信機間の距離観測 雑音の分散を  $\sigma_i^2$ , ドップラー観測雑音の分散を  $\sigma_{id}^2$ , 距離とドップラーの観測雑音の相関係数を  $\rho_i$  として,

$$V_l = E\left[\underline{v}_l \underline{v}_l^T\right] = diag\{\sigma_1^2, \cdots, \sigma_n^2\}$$
(29)

$$V_d = E\left[\underline{v}_d \underline{v}_d^T\right] = diag\{\sigma_{1d}^2, \cdots, \sigma_{nd}^2\}$$
(30)

$$V_{ld} = E\left[\underline{v}_l \underline{v}_d^T\right] = diag\{\rho_1 \sigma_1 \sigma_{1d}, \cdots, \rho_n \sigma_n \sigma_{nd}\}$$
(31)

である.ここで,記述を簡単にするため,

$$\underline{\omega}(i) = (\alpha_i, \beta_i, \gamma_i) \tag{32}$$

$$\underline{\delta}(i) = (\underline{\omega}(i), 1) \tag{33}$$

$$\underline{\kappa}(i) = (\alpha_{il}, \beta_{il}, \gamma_{il}, 0) \tag{34}$$

$$A_l = \begin{pmatrix} \underline{\delta}(1) \\ \vdots \\ \underline{\delta}(n) \end{pmatrix} \tag{35}$$

$$A_{ld} = \begin{pmatrix} \underline{\kappa}(1) \\ \vdots \\ \underline{\kappa}(n) \end{pmatrix}$$
(36)

$$A_d = \begin{pmatrix} \underline{\omega}(1) \\ \vdots \\ \underline{\omega}(n) \end{pmatrix} \tag{37}$$

とし、 $O_{m,n}$ を $m \times n$ の零行列とすれば、式(22)より、次式を得る.

$$A = \begin{pmatrix} A_l & O_{n,3} \\ A_{ld} & A_d \end{pmatrix}$$
(38)

$$\underline{\phi}(i) = (\underline{\delta}(i), O_{1,3}) \tag{39}$$

$$\underline{\varphi}(i) = (\underline{\kappa}(i), \underline{\omega}(i)) \tag{40}$$

とすれば、次式を得る.

$$A = \begin{pmatrix} \underline{\phi}(1) \\ \vdots \\ \underline{\phi}(n) \\ \underline{\varphi}(1) \\ \vdots \\ \underline{\varphi}(n) \end{pmatrix}$$
(41)

#### 2.4 重み付き最小自乗解

次の性質は,重み付き線形最小自乗法により,目標の位置及び速度が算出できることを示す[5],[6],[9]~[12].

(性質 4)式 (20) において,重み付き最小自乗 法[13],[14]により,次式を最小とする<u>â</u>を推定する.

$$J = (\underline{b} - A\underline{\hat{a}})^T V^{-1} (\underline{b} - A\underline{\hat{a}})$$

$$\tag{42}$$

解は,  $A^T V^{-1} A$  が正則ならば, 次式である.

$$\hat{\underline{a}} = (A^T V^{-1} A)^{-1} A^T V^{-1} \underline{b}$$
(43)

次の性質は, 算出した目標位置及び速度が不偏推定 量であることを示すとともに, その推定誤差共分散行 列を示す [5], [6], [9] ~ [12].

(性質 5) 式 (43) は,次の性質を有する.

$$E[\underline{\hat{a}}] = \underline{a} \tag{44}$$

$$E\left[\left(\underline{\hat{a}} - \underline{a}\right)\left(\underline{\hat{a}} - \underline{a}\right)^{T}\right] = (A^{T}V^{-1}A)^{-1}$$
(45)

# 3. 推定可能のための条件

ここでは、重み付き線形最小自乗法により解が算出 できるための条件について述べる.

#### **3.1** 解の存在条件

ここで、本論文に使用する前提条件を次に示す. (前提条件 1)  $\underline{\delta}(i)$  ( $i = 1, 2, \dots, n$ ) のうち. いずれか 4 個が 1 次独立とする.なお、4  $\leq n$  とする.

次の性質は、式 (35)の行列を構成する行ベクトル の1次独立性より、式 (37)の行列を構成する行ベクトルの1次独立性が判定できることを示す. (性質 6)前提条件1が成立するとする.  $\delta(i), \delta(j), \delta(k), \delta(l) (i < j < k < l) が1次独立とすれば、<math>\omega(i), \omega(j), \omega(k), \omega(l)$ のうち、いずれか3個は1次独立 である.また、行列 A の階数は7である. (証明)行列 D の行列式を |D|とすれば、式 (33)より、次式を得る.

$$\begin{vmatrix} \underline{\delta}(i) \\ \underline{\delta}(j) \\ \underline{\delta}(k) \\ \underline{\delta}(l) \end{vmatrix} = - \begin{vmatrix} \underline{\omega}(j) \\ \underline{\omega}(k) \\ \underline{\omega}(l) \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} \underline{\omega}(i) \\ \underline{\omega}(k) \\ \underline{\omega}(l) \end{vmatrix} - \begin{vmatrix} \underline{\omega}(i) \\ \underline{\omega}(j) \\ \underline{\omega}(l) \end{vmatrix} + \begin{vmatrix} \underline{\omega}(i) \\ \underline{\omega}(j) \\ \underline{\omega}(k) \end{vmatrix}$$
(46)

ここで,  $\underline{\delta}(i)$ ,  $\underline{\delta}(j)$ ,  $\underline{\delta}(k)$ ,  $\underline{\delta}(l)$  が 1 次独立とする. もし,  $\underline{\omega}(i)$ ,  $\underline{\omega}(j)$ ,  $\underline{\omega}(k)$ ,  $\underline{\omega}(l)$  のいずれの 3 個も 1 次 従属であれば, 式 (46) の右辺の 4 個の行列式は全て 0 である. したがって, 式 (46) は 0 となり,  $\underline{\delta}(i)$ ,  $\underline{\delta}(j)$ ,  $\underline{\delta}(k)$ ,  $\underline{\delta}(l)$  は 1 次従属となる. この結果,  $\underline{\omega}(i)$ ,  $\underline{\omega}(j)$ ,  $\underline{\omega}(k)$ ,  $\underline{\omega}(l)$  のうち, いずれか 3 個は 1 次独立であり, これを  $\underline{\omega}(p)$ ,  $\underline{\omega}(q)$ ,  $\underline{\omega}(r)$  とする.

ここで,

$$a_{1}\underline{\phi}(i) + a_{2}\underline{\phi}(j) + a_{3}\underline{\phi}(k) + a_{4}\underline{\phi}(l) + b_{1}\underline{\varphi}(p) + b_{2}\underline{\varphi}(q) + b_{3}\underline{\varphi}(r) = \underline{0}$$
(47)

とすると,式(39)及び(40)より次式を得る.

 $b_1\underline{\omega}(p) + b_2\underline{\omega}(q) + b_3\underline{\omega}(r) = \underline{0} \tag{48}$ 

式 (48) 及び <u>w</u>(p), <u>w</u>(q), <u>w</u>(r) は 1 次独立より, 次 式を得る.

$$b_1 = b_2 = b_3 = 0 \tag{49}$$

式 (47) に,式 (49) を代入し式 (39) を使用すれば, 次式を得る.

$$a_1\underline{\delta}(i) + a_2\underline{\delta}(j) + a_3\underline{\delta}(k) + a_4\underline{\delta}(l) = \underline{0}$$
 (50)

式 (50) 及び  $\underline{\delta}(i)$ ,  $\underline{\delta}(j)$ ,  $\underline{\delta}(k)$ ,  $\underline{\delta}(l)$  は 1 次独立より, 次式を得る.

$$a_1 = a_2 = a_3 = a_4 = 0 \tag{51}$$

式 (47) に,式 (49) 及び (51) を使用して, $\underline{\phi}(i)$ ,  $\underline{\phi}(j), \underline{\phi}(k), \underline{\phi}(l), \underline{\varphi}(p), \underline{\varphi}(q), \underline{\varphi}(r)$ は1次独立であ る.したがって,  $2n \times 7$ の行列 A の階数は7である. (証明終)

次の性質で  $Q = V^{-1}$  の場合を考えれば,観測雑音 共分散行列 V が正値対称行列のとき,行列  $A_l$  の行ベ クトルにより,  $A^T V^{-1}A$  の逆行列が算出可能かを判定 できることを示す. なお,証明は,性質 6 を使用すれ ば,文献 [12] の性質 4 と同様であるので,省略する. (性質 7)前提条件 1 が成立するとする.また,Q は,  $2n \times 2n$  の任意の正値対称行列とする.このとき,  $A^T Q A$  は正則である.逆に,行列 A の階数が 6 以下 であれば, $A^T Q A$  は正則ではない. ところで,式(32)の $\omega(i)$ は,式(8)及び(4)が示 すように,送信源と受信機の相対的な位置関係で決ま る単位ベクトルである.このため、 $\omega(i)$ のみを使用し て, $2n \times 2n$ の正値対称行列Qに対して, $A^TQA$ の 逆行列が算出可能を判定できれば,幾何学的な意味が 理解しやすくなる.

次の性質は,  $\underline{\omega}(i)$  を使用して,  $A^T Q A$  の逆行列が 算出可能かを判定できることを示す.

(性質 8) Q は,  $2n \times 2n$  の任意の正値対称行列とする. また, k は,  $1, 2, \dots, n$  のいずれかとする. この とき,  $\underline{\omega}(i) - \underline{\omega}(k)$  ( $i = 1, 2, \dots, n, i \neq k$ ) のうち, い ずれか 3 個が 1 次独立であれば,  $A^{-1}QA$  は正則である. なお,  $4 \le n$  とする.

(証明)式(32)及び(33)より、次式を得る.

$$\begin{vmatrix} \underline{\delta}(j_1) \\ \underline{\delta}(j_2) \\ \underline{\delta}(j_3) \\ \underline{\delta}(j_4) \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} \underline{\delta}(j_1) - \underline{\delta}(j_4) \\ \underline{\delta}(j_2) - \underline{\delta}(j_4) \\ \underline{\delta}(j_3) - \underline{\delta}(j_4) \\ \underline{\delta}(j_4) \end{vmatrix}$$
$$= \begin{vmatrix} \underline{\omega}(j_1) - \underline{\omega}(j_4) & 0 \\ \underline{\omega}(j_2) - \underline{\omega}(j_4) & 0 \\ \underline{\omega}(j_3) - \underline{\omega}(j_4) & 0 \\ \underline{\omega}(j_4) & 1 \end{vmatrix} = \begin{vmatrix} \underline{\omega}(j_1) - \underline{\omega}(j_4) \\ \underline{\omega}(j_2) - \underline{\omega}(j_4) \\ \underline{\omega}(j_3) - \underline{\omega}(j_4) \end{vmatrix}$$
(52)

式 (52) において,最初の行列式が0 ではないこと と,最後の行列式が0 ではないこととは等価である. この結果,正方行列を構成する行ベクトルが1 次独立 である必要十分条件はその行列式が0 ではないことを 使用し,性質7より,結論を得る.(証明終)

次の性質は,  $\underline{\omega}(i)$  を使用して,  $A^T Q A$  の逆行列が 算出不可能かを判定できることを示す.

(性質 9) Q は,  $2n \times 2n$  の任意の正値対称行列とす る. このとき,  $\underline{\omega}(i)$   $(i = 1, 2, \dots, n)$  のいずれの 3 個 も 1 次従属であれば,  $A^T Q A$  は正則ではない. なお,  $4 \le n$  とする.

(証明) 行階数は列階数と同一の値との階数の性質を 使用して,式(37)より,行列 A<sub>d</sub>の第1,第2,第3 列のベクトルは1次従属である.したがって,式(38) より行列 A の第5,第6,第7列のベクトルも1次従 属であり,行列 A の階数は6以下である.この結果, 性質7を使用して,結論を得る.(証明終)

# 3.2 観測雑音共分散行列の性質

重み付き線形最小自乗法を使用するには, 観測雑音 共分散行列 V が正値でなければならない. 次の性質 は, V が正値となる条件を示す. なお, D > 0 は行列 Dが正値対称行列,  $D \ge 0$ は行列 Dが半正値対称行 列を表す.なお,付録に線形代数の諸結果をまとめた. (性質 10)  $\sigma_i > 0$ ,  $\sigma_{id} > 0$ ,  $|\rho_i| < 1$   $(i = 1, 2, \dots, n)$ ならば,次式が成立する.

$$V > 0 \tag{53}$$

(証明)  $\underline{x} = (x_1, x_2, \dots, x_{2n})^T$  とすれば,式 (28)~(31) より,次式を得る.

$$(V\underline{x},\underline{x}) = \sum_{i=1}^{n} (\sigma_i^2 x_i^2 + 2\rho_i \sigma_i \sigma_{id} x_i x_{n+i} + \sigma_{id}^2 x_{n+i}^2)$$
(54)

ここで、次式を得る.  $\sigma_i^2 x_i^2 + 2\rho_i \sigma_i \sigma_{id} x_i x_{n+i} + \sigma_{id}^2 x_{n+i}^2$ 

$$= \begin{cases} (1-\rho_i)\sigma_i^2 x_i^2 + (1-\rho_i)\sigma_{id}^2 x_{n+i}^2 \\ +\rho_i(\sigma_i x_i + \sigma_{id} x_{n+i})^2 \ge 0 \quad (0 \le \rho_i < 1) \\ (1+\rho_i)\sigma_i^2 x_i^2 + (1+\rho_i)\sigma_{id}^2 x_{n+i}^2 \\ -\rho_i(\sigma_i x_i - \sigma_{id} x_{n+i})^2 \ge 0 \quad (-1 < \rho_i \le 0) \end{cases}$$
(55)

更に,  $(x_i, x_{id}) \neq 0$ ならば,式 (55)より,次式を得る.

$$\sigma_{i}^{2}x_{i}^{2} + 2\rho_{i}\sigma_{i}\sigma_{id}x_{i}x_{n+i} + \sigma_{id}^{2}x_{n+i}^{2} > 0 \qquad (56)$$
$$(\sigma_{i} > 0, \ \sigma_{id} > 0, \ |\rho_{i}| < 1)$$

式 (54)~(56) より,式 (53) を得る.(証明終)

次の性質は, 観測雑音共分散行列の逆行列の算出式 及びその性質を示す.

(性質 11)  $\sigma_i > 0$ ,  $\sigma_{id} > 0$ ,  $|\rho_i| < 1$   $(i = 1, 2, \dots, n)$ とする. すると,次式を得る.

$$V^{-1} = \begin{pmatrix} G_{11} & G_{12} \\ G_{12} & G_{22} \end{pmatrix}$$
(57)

ここで,

$$G_{11} = diag \left\{ \frac{1}{(1-\rho_1^2)\sigma_1^2}, \cdots, \frac{1}{(1-\rho_n^2)\sigma_n^2} \right\}$$
(58)  
$$G_{12} = diag \left\{ -\frac{\rho_1}{(1-\rho_1^2)\sigma_1\sigma_{1d}}, \cdots, -\frac{\rho_n}{(1-\rho_n^2)\sigma_n\sigma_{nd}} \right\}$$
(59)

$$G_{22} = diag \left\{ \frac{1}{(1-\rho_1^2)\sigma_{1d}^2}, \cdots, \frac{1}{(1-\rho_n^2)\sigma_{nd}^2} \right\} (60)$$

ある.また,次式を得る.

$$V_l^{-1} = diag\{1/\sigma_1^2, \cdots, 1/\sigma_n^2\}$$
(61)  
$$G = G_{11} - V_n^{-1}$$

$$G = G_{11} - V_l^{-1}$$
  
=  $diag\left\{\frac{\rho_1^2}{(1-\rho_1^2)\sigma_1^2}, \cdots, \frac{\rho_n^2}{(1-\rho_n^2)\sigma_n^2}\right\} \ge 0$  (62)

(証明)式(28)~(31)及び(57)~(60)より,式(28)と
(57)を乗算して単位行列を得るので,式(57)を得る.
また,式(29)より,式(61)を得る.更に,式(58)
及び(61)より,式(62)を得る.(証明終)

# 4. 位置推定精度

ここでは,距離のみ観測の TOA と,距離及びドッ プラー観測の TOA の位置推定精度について述べる.

#### 4.1 距離のみを観測する場合の TOA

距離観測値をn個得るとすれば,式(6)及び(24) を使用して,次式の線形観測モデルを得る.

 $\underline{b}_l = A_l \underline{a}_l + \underline{v}_l \tag{63}$ 

ここで、次式を定義する.

$$\underline{b}_l = (\Delta R_{1o}, \cdots, \Delta R_{no})^T \tag{64}$$

$$\underline{a}_{l} = (x - x_{0}, y - y_{0}, z - z_{0}, S)^{T}$$
(65)

次の性質は、重み付き線形最小自乗法により、目標 の位置が算出できることを示す [5],[6],[9]~[12].ま た、距離のみ観測の TOA で測位が可能な送受信機の 配置ならば、前提条件1が成立することを示す. (性質 12)式 (63)において、重み付き最小自乗 法[13],[14]により、次式を最小とする â<sub>1</sub>を推定する.

$$J_l = (\underline{b}_l - A_l \underline{\hat{a}}_l)^T V_l^{-1} (\underline{b}_l - A_l \underline{\hat{a}}_l)$$
(66)

解は、 $A_l^T V_l^{-1} A_l$  が正則ならば、次式である. なお、 前提条件1は、 $A_l^T V_l^{-1} A_l$  は正則であるための必要十 分条件である [12].

$$\underline{\hat{a}}_{l} = (A_{l}^{T} V_{l}^{-1} A_{l})^{-1} A_{l}^{T} V_{l}^{-1} \underline{b}_{l}$$
(67)

次の性質は,重み付き線形最小自乗法により算出した目標位置が不偏推定量であることを示すとともに, その推定誤差共分散行列を示す[5],[6],[9]~[12]. (性質 13)前提条件1が成立するならば,式(67)は, 次の性質を有する.

$$E[\underline{\hat{a}}_{l}] = \underline{a}_{l}$$

$$E\left[(\underline{\hat{a}}_{l} - \underline{a}_{l})(\underline{\hat{a}}_{l} - \underline{a}_{l})^{T}\right] = (A_{l}^{T}V_{l}^{-1}A_{l})^{-1} > 0$$
(68)
(68)

4.2 ドップラー観測の場合の測位精度

まず, $n \times n$ の単位行列を $I_n$ として,

$$L = (I_n \quad 0I_n) \tag{70}$$

とすれば,式(64)と(21),式(24)と(26)をそれぞ れ比較して,次式を得る.

 $\underline{b}_l = L\underline{b} \tag{71}$ 

 $\underline{v}_l = L\underline{v} \tag{72}$ 

つぎに,

 $N = (I_4 \quad O_{4,3}) \tag{73}$ 

とすれば,式(23)と(65)を比較して,次式を得る.

$$\underline{a}_l = N\underline{a} \tag{74}$$

$$\underline{\hat{a}}_D = N\underline{\hat{a}} \tag{75}$$

は、距離及びドップラーを観測する場合の位置及び時 計オフセット誤差による距離のバイアス誤差の推定値 である.

次の性質は、距離及びドップラーを観測する場合の 重み付き最小自乗法による測位が不偏推定量であるこ とを示すとともに、その推定誤差共分散行列を示す. (性質 14) 式 (75) は、次の性質を有する.

$$E[\underline{\hat{a}}_D] = \underline{a}_l \tag{76}$$
$$E\left[(\underline{\hat{a}}_D - \underline{a}_l)(\underline{\hat{a}}_D - \underline{a}_l)^T\right] = N(A^T V^{-1} A)^{-1} N^T \tag{77}$$

(証明)式(75)及び(44)より、次式を得る.

 $E[\underline{\hat{a}}_{D}] = N\underline{a}_{l} \tag{78}$ 

式 (78) 及び (74) より,式 (76) を得る. 式 (75) 及び (74) より,次式を得る.

$$\underline{\hat{a}}_D - \underline{a}_l = N(\underline{\hat{a}} - \underline{a}) \tag{79}$$

式(79)及び(45)より、式(77)を得る.(証明終)

## 5.考察

ここでは、距離のみを観測する場合の  $\hat{\underline{a}}_l$  と、距離 とドップラーを観測する場合の  $\hat{\underline{a}}_D$  とを比較する.

#### **5.1** 推定可能の条件

性質 12 と性質 7 は、距離のみ観測の TOA で測位 が可能な送受信機の配置ならば、距離とドップラーを 複数同時に観測の TOA でも,三次元の位置及び速度 が推定可能なことを示す.

この結果は、ドップラーを観測値に使用しても、位 置推定が可能となる条件に悪影響はないことを示す.

# 5.2 性能比較

式 (68) と (76) は,  $\underline{\hat{a}}_l$  も  $\underline{\hat{a}}_D$  も, バイアス誤差はな いことを示す.

更に,次の性質は,式(77)及び(69)より,ドップ ラーを使用した場合,位置推定精度は,改善すること はあっても,劣化はないことを示す.

(性質 15) 前提条件 1 が成立するとともに,  $\sigma_i > 0$ ,  $\sigma_{id} > 0$ ,  $|\rho_i| < 1$  ( $i = 1, 2, \dots, n$ ) とする. すると, 次式を得る,

$$N(A^{T}V^{-1}A)^{-1}N^{T} \le (A_{l}^{T}V_{l}^{-1}A_{l})^{-1}$$
(80)

(証明)式(38)及び(57)より、次式を得る.

$$A^{T}V^{-1}A = \begin{pmatrix} J_{11} & J_{12} \\ J_{12}^{T} & J_{22} \end{pmatrix}$$
(81)

ここで,次式を定義する.

$$J_{11} = A_l^T G_{11} A_l + A_{ld}^T G_{12} A_l + A_l^T G_{12} A_{ld} + A_{ld}^T G_{22} A_{ld}$$
(82)

$$J_{12} = A_l^T G_{12} A_d + A_{ld}^T G_{22} A_d$$
(83)

$$J_{22} = A_d^T G_{22} A_d \tag{84}$$

ところで,性質 10 より  $V^{-1}$  は正値対称行列である ので,性質 7 より  $A^T V^{-1} A$  も正値対称行列である. したがって,式 (81)の逆行列を付録の式 (A·4)で算 出し,式 (73)を使用すれば,次式を得る.

$$N(A^T V^{-1} A)^{-1} N^T = K^{-1} > 0$$
(85)

ここで、次式を定義する.

$$K = J_{11} - J_{12}J_{22}^{-1}J_{12}^T \tag{86}$$

$$K - A_l^T V_l^{-1} A_l = J - J_{12} J_{22}^{-1} J_{12}^T$$
(87)

ここで,次式を定義する.

$$J = A_l^T G A_l + A_{ld}^T G_{12} A_l + A_l^T G_{12} A_{ld} + A_{ld}^T G_{22} A_{ld}$$
(88)

$$G(m) = \begin{pmatrix} G + 1/m \cdot I_n & G_{12} \\ G_{12} & G_{22} \end{pmatrix}$$
(89)

とすれば,式(81)と同様にして,任意の自然数 m に 対して,式(88)を使用して,次式を得る.

$$A^{T}G(m)A = \begin{pmatrix} J + 1/m \cdot A_{l}^{T}A_{l} & J_{12} \\ J_{12}^{T} & J_{22} \end{pmatrix}$$
(90)

ここで,  $\underline{x} = (x_1, x_2, \dots, x_n)^T$ ,  $\underline{y} = (y_1, y_2, \dots, y_n)^T$ に対して,式(89)より,式(62),(59)及び(60)を使 用して,次式を得る.

$$\begin{pmatrix}
G(m)\left(\frac{x}{\underline{y}}\right), \left(\frac{x}{\underline{y}}\right) \\
= \sum_{i=1}^{n} \frac{1}{(1-\rho_i^2)} \left(\frac{\rho_i}{\sigma_i} x_i - \frac{1}{\sigma_{id}} y_i\right)^2 + \frac{1}{m}(\underline{x}, \underline{x}) \ge 0$$
(91)

式 (91) において,等号が成立するのは,<u>x</u> = <u>0</u>, <u>y</u> = <u>0</u> のときのみである.すなわち,G(m) は,正値 対称行列である.この結果,性質7より, $A^{T}G(m)A$ も,正値対称行列である.したがって,式(90) に,付 録の性質 A.5 を使用して,次式を得る.

$$J + 1/m \cdot A_l^T A_l - J_{12} J_{22}^{-1} J_{12}^T > 0$$
(92)

式(87)及び(92)より、次式を得る.

 $K - A_l^T V_l^{-1} A_l + 1/m \cdot A_l^T A_l > 0$ (93)

式 (93) において、極限  $(m \to \infty)$  をとり、次式を得る.

$$0 \le K - A_l^T V_l^{-1} A_l \tag{94}$$

式 (69), (85) 及び (94) より, 次式を得る.

$$0 < A_l^T V_l^{-1} A_l \le \left[ N (A^T V^{-1} A)^{-1} N^T \right]^{-1}$$
(95)

式 (95) より,式 (80) を得る. (証明終)

5.3 数 值 例

次の例は、ドップラーの使用により位置推定精度が 改善する場合を示す.

(例1)簡単のため、二次元の xy 平面で考える.また、 距離の観測雑音の分散は1、ドップラーの観測雑音の 分散は a<sup>2</sup>、距離とドップラーは無相関、距離バイアス は存在しないとして未知数とせず、測位計算のための 初期値は真値とする.ここで、送信機を有する目標の 位置 <u>L</u> 及び受信機 <u>B</u><sub>i</sub> (i = 1, 2, 3)の位置を次式と する.

$$\underline{B}_1 = \begin{pmatrix} 1\\0 \end{pmatrix}, \ \underline{B}_2 = \begin{pmatrix} 0\\1 \end{pmatrix}, \ \underline{B}_3 = \begin{pmatrix} 0\\0 \end{pmatrix}, \ \underline{L} = \begin{pmatrix} 1\\1 \end{pmatrix}$$
(96)

$$\underline{\dot{B}}_{1} = \begin{pmatrix} 0\\0 \end{pmatrix}, \ \underline{\dot{B}}_{2} = \begin{pmatrix} 0\\0 \end{pmatrix}, \ \underline{\dot{B}}_{3} = \begin{pmatrix} 0\\0 \end{pmatrix}, \ \underline{\dot{L}} = \begin{pmatrix} 1\\0 \end{pmatrix}$$
(97)

また、それらの速度ベクトルを、次式とする.

$$N \left[ A^{T} V^{-1} A \right]^{-1} N^{T}$$

$$= \frac{1}{\left(2 + \frac{1}{8a^{2}}\right)} \begin{pmatrix} \frac{3}{2} + \frac{1}{16a^{2}} & -\left(\frac{1}{2} + \frac{1}{16a^{2}}\right) \\ -\left(\frac{1}{2} + \frac{1}{16a^{2}}\right) & \frac{3}{2} + \frac{1}{16a^{2}} \end{pmatrix}$$
(98)

$$(A_l^T V_l^{-1} A_l)^{-1} = \begin{pmatrix} \frac{5}{4} & -\frac{1}{4} \\ -\frac{1}{4} & \frac{3}{4} \end{pmatrix}$$
(99)

なお,式(98)と(99)の対角成分(推定誤差の分散に 相当)において,次式が成立する.

$$\frac{3}{4} - \frac{\left(\frac{3}{2} + \frac{1}{16a^2}\right)}{\left(2 + \frac{1}{8a^2}\right)} > 0 \tag{100}$$

(証明)式(96)と(97)より,仮定を使用し,式(4),
(8),(12)及び(16)を算出すれば,式(22)及び(35)~
(37)は,次式に対応することが分かる(式(38)参照).

$$A = \begin{pmatrix} A_l & O_{3,2} \\ A_{ld} & A_l \end{pmatrix},$$

$$A_l = A_d = \begin{pmatrix} 0 & 1 \\ 1 & 0 \\ \frac{1}{\sqrt{2}} & \frac{1}{\sqrt{2}} \end{pmatrix},$$

$$A_{ld} = \begin{pmatrix} 1 & 0 \\ 0 & 0 \\ \frac{1}{2\sqrt{2}} & -\frac{1}{2\sqrt{2}} \end{pmatrix}$$
(101)

また,観測雑音の仮定より,式(28)及び(29)は,

次式に対応する.

$$V = \begin{pmatrix} I_3 & 0I_3 \\ 0I_3 & a^2I_3 \end{pmatrix}, \ V_l = I_3$$
(102)

式(101)及び(102)より、次式を得る.

$$A^{T}V^{-1}A = \begin{pmatrix} A_{l}^{T}A_{l} + \frac{1}{a^{2}}A_{ld}^{T}A_{ld} & \frac{1}{a^{2}}A_{ld}^{T}A_{l} \\ \frac{1}{a^{2}}A_{l}^{T}A_{ld} & \frac{1}{a^{2}}A_{l}^{T}A_{l} \end{pmatrix}$$
(103)

$$A_l^T V_l^{-1} A_l = \begin{pmatrix} \frac{3}{2} & \frac{1}{2} \\ \frac{1}{2} & \frac{3}{2} \end{pmatrix}$$
(104)

式 (86), (81), (103) 及び (101) より,次式を得る.

$$K = \begin{pmatrix} \frac{3}{2} & \frac{1}{2} \\ \frac{1}{2} & \frac{3}{2} \end{pmatrix} + \frac{1}{16a^2} \begin{pmatrix} 1 & 1 \\ 1 & 1 \end{pmatrix}$$
(105)

式 (85) 及び (105) より,式 (98) を得る.また,式 (104) より,式 (99) を得る.(証明終)

# 6. む す び

本論文では, Taylor 展開推定法において, 距離のみ を観測する TOA で測位が可能な送受信機の配置なら ば, 距離とドップラーを複数同時に観測し, 三次元の 位置及び速度を推定可能なことを示した. また, この 場合, ドップラーの観測精度や送受信機の配置がどの ような場合でも, ドップラーの使用による位置推定精 度は, 改善することはあっても劣化はないことを示し た. なお, 送受信機間でマルチパスの影響はなく, 時 計オフセット誤差による距離バイアス誤差以外は, 距 離もドップラーもランダム誤差のみ存在とするとした. 以上の結果, ドップラーの使用は, Taylor 展開推定法 において, 有効なことが分かった.

#### 文 献

- S.S. Blackman and R. Popoli, Design and Analysis of Modern Tracking Systems, ArtechHouse, Boston, 1999.
- [2] 小菅義夫, "レーダによる単一目標追尾法の現状と将来," 信
   学論(B), vol.J93-B, no.11, pp.1504-1511, Nov. 2010.
- [3] 小菅義夫,"位置及び速度を観測値とする六次元カルマンフィルタの過渡応答,"信学論(B), vol.J96-B, no.11, pp.1294–1303, Nov. 2013.
- [4] 小菅義夫,"位置及び速度を観測値とする九次元カルマンフィルタの過渡応答,"信学論(B), vol.J97-B, no.7,

pp.565–573, July 2014.

- [5] Y. Bar-Shalom, X.R. Li, and T. Kirubarajan, Estimation with Applications to Tracking and Navigation, John Wiley & Sons, New York, 2001.
- [6] 佐田達典, GPS 測量技術, オーム社, 東京, 2003.
- [7] 西谷芳雄, 電波計器, 成山堂書店, 東京, 2002.
- [8] 安田明生, "GPS の現状と展望," 信学誌, vol.82, no.12, pp.1207-1215, Dec. 1999.
- [9] M.S. Grewal, L.R. Weill, and A.P. Andrews, Global Positioning Systems, Inertial Navigation, and Integration, John Wiley & Sons, Hoboken, 2007.
- [10] 福島荘之介,理解するための GPS 測位計算プログラム入
   門(その3) 測位計算のはなし,航空無線, no.36,夏期, 2003.
- [11] 坂井丈泰, GPS 技術入門,東京電機大学出版局,東京, 2003.
- [12] 小菅義夫, "特異値による TOA 測位精度の解析," 信学論
   (B), vol.J97-B, no.3, pp.333-340, March 2014.
- [13] A. Gelb, ed., Applied Optimal Estimation, The M.I.T. Press, Cambridge, 1974.
- [14] 中川 徹,小柳義夫,最小二乗法による実験データ解析, 東京大学出版会,東京,1982.
- [15] I. Shames, et al., "Doppler shift target localization," IEEE Trans. Aerosp. Electron. Syst., vol.49, no.1, pp.266–276, Jan. 2013.

#### 録

付

ここでは,線形代数の諸結果を記述する.なお, ( $\underline{x}, \underline{y}$ ) はベクトル  $\underline{x}, \underline{y}$  の内積,  $\underline{0}$  は零ベクトルを表 すとする.なお,行列の要素が行列であるブロック行 列 (block matrix) の性質については,文献 [9] が参 照できる.

(定義 A·1)  $D \le n \times n$  の実対称行列とし,任意の n次元ベクトル <u>x</u> に対して,次式が成立するとき,Dを半正値対称行列あるいは半正値と呼び, $D \ge 0$ と書 く.また, $D_1 - D_2 \ge 0 \ge D_1 \ge D_2$ と書く.

$$(D\underline{x},\underline{x}) \ge 0 \tag{A.1}$$

(定義 A·2)  $D \notin n \times n$  の実対称行列とし,任意の n次元ベクトル <u>x</u> (ただし, <u>x</u>  $\neq$  <u>0</u>) に対して,次式が成 立するとき,  $D \notin T$  を正値対称行列あるいは正値と呼び, D > 0 と書く.また,  $D_1 - D_2 > 0 \notin D_1 > D_2$  と 書く.

$$(D\underline{x},\underline{x}) > 0 \tag{A.2}$$

(性質 A·1) *D* が半正値と, *D* の固有値が全て非負は 同値である.

(性質 A·2) *D* が正値と, *D* の固有値が全て正は同値 である. (性質 A·3)  $D_1 \ge D_2$  かつ,  $D_2 \ge D_3$  のとき,  $D_1 \ge D_3$  である. また,  $D_1 \ge D_2$  かつ,  $D_2 \ge D_1$ のとき,  $D_1 = D_2$  である. (性質 A·4)  $D_1 > D_2 > 0$  ならば,  $D_2^{-1} > D_1^{-1} > 0$ である. (性質 A·5) 半正値対称行列 D が,正則と正値は同値 である.

(性質 A·6) 正値対称行列 D は,次式とする.

$$D = \begin{pmatrix} D_{11} & D_{12} \\ D_{12}^T & D_{22} \end{pmatrix}$$
 (A·3)

ここで、*D*<sub>11</sub>, *D*<sub>22</sub> は正方行列とする. すると、次 式が成立する [9].

$$D^{-1} = \begin{pmatrix} S^{-1} & -S^{-1}D_{12}D_{22}^{-1} \\ -D_{22}^{-1}D_{12}^{T}S^{-1} & D_{22}^{-1} + D_{22}^{-1}D_{12}^{T}S^{-1}D_{12}D_{22}^{-1} \end{pmatrix}$$
(A·4)

なお.

$$S = D_{11} - D_{12} D_{22}^{-1} D_{12}^T > 0 \tag{A.5}$$

である. また, D<sub>11</sub>, D<sub>22</sub> は正値対称行列である. (平成 27 年 1 月 11 日受付, 3 月 9 日再受付)



小菅 義夫 (正員)

禎

昭 47 早大·理工·数学卒. 昭 49 同大大 学院修士課程了. 同年三菱電機(株)入社. 平 16 長崎大学工学部教授. 単一及び複数 センサによる多目標追尾に関する研究に従 事. 現在, 電子航法研究所研究員. 電通大 特任教授.工博. IEEE シニア会員.



古賀

平5年東京理科大·理工·電気卒.平7 年同大大学院修士課程了. 同年運輸省電子 航法研究所入所,平13年カリフォルニア 大デービス校客員研究員.工博.二次監視 レーダ,空港面監視システムの研究に従事.

(正員)



#### 宮崎 裕己 (正員)

平3信州大·工卒.平5同大大学院修士 課程了. 同年運輸省電子航法研究所入省. 以来,二次監視レーダやマルチラテレー ションに関する研究開発に従事. 電気学会 会員.

学 (正員)

平 17 大阪大・工・電子情報エネルギー 工卒,平 20 同大大学院博士前期課程了. 平 23 同大大学院博士後期課程了. 平 24 ニューメキシコ工科大学博士研究員. 平 25





秋田

# 稲葉 敬之 (正員)

昭 56 東工大·理·物理卒,昭 58 同大 大学院修士課程了.同年,三菱電機(株) 入社. 平 20 年 4 月より電通大教授. 工 博. レーダ信号処理,超電導磁気センサ信 号処理,アダプティブアレー信号処理,車 載レーダの研究開発等に従事. IEEE シニ

ア会員.