ADS 縦方向予測誤差分布の特徴とモデル化

電子航法開発部 河道 貴宏* 長岡 栄 天井 治

*前実習生(日本大学大学院,現㈱ナナオ)

1. まえがき

我が国では,自動従属監視(Automatic Dependent Surveillance: ADS)を用いた距離間隔基準に基づく洋 上管制方式の導入が検討されている^[1].この導入に より航空交通容量の増加が期待されている.現在は 評価運用を行っている.本格運用を行うに当たり, ADS を用いた管制方式の安全性評価が重要である. 洋上航空路の安全性評価では, Reich の衝突危険度 モデル^[2]が衝突危険度(単位時間内に発生する空中) 衝突事故件数の期待値)の推定にしばしば用いられ る. Anderson はこのモデルを発展させ, ADS 環境下 の衝突危険度モデルを提案した^[3].このモデルでは, 衝突危険度を計算するためのパラメータの一つに外 挿速度誤差がある.ところが,過去に実データから 外挿速度誤差を計算した例は見られない,本研究で は,実データを利用し,この外挿速度誤差に相当す る ADS による現在位置と予測位置の差異(予測誤 差)の分布を調査した.本稿では,進行方向(縦方 向)に注目して ADS 予測誤差の計算方法とその分布 を示す.次に分布の特徴を示す.さらに衝突危険度 の計算で取扱い易いように予測誤差分布の数学的モ デルを提案する.そのモデル化の方法と結果につい ても述べる.

2. 使用データ

北太平洋航空路(NOPAC)の洋上航空路を飛行す る航空機から送られた周期レポート(現在位置,次 の通報予定時の予測位置など)をもとに ADS 縦方向 予測誤差分布を求めた.調査期間は 2000 年 4 月 6 日から 2003 年 9 月 3 日である. ADS レポートの通 報周期はすべて 16 分に設定されていた.

3. 予測誤差の定義と計算方法

予測誤差は一つ前の通報による予測位置と現在 の通報位置との差異とする.いま,ある航空機のi番 目の通報時刻を t_i,位置を P_iとする.ここで,P_i は地球の中心を原点とする位置ベクトルとする.時 刻 t_iにおける次の通報の予測時刻を t_{i+1,p},位置を P_{i+1,p}とする.しかし,i+1番目の通報時刻 t_{i+1}は予 測時刻 $t_{i+1,p}$ とは数秒異なる場合が少なくない.このため,予測誤差を求めるに際し,予測時刻 $t_{i+1,p}$ における推定位置 $P_{i+1,e}$ を次式により求め,これを予測位置に対応する通報位置とした.

$$\mathbf{P}_{i+1,e} = \mathbf{P}_{i+1} + \mathbf{v}_i \Delta t \tag{1}$$

ただし

$$\mathbf{v}_{i+1} = (\mathbf{P}_{i+1} - \mathbf{P}_i) / (t_{i+1} - t_i)$$
(2)

$$\Delta t = t_{i+1} - t_{i+1,p} \tag{3}$$

である.なお, v_{i+1} は速度ベクトルの推定値である 予測誤差ベクトルを次式で定義する.

 ΔP
 P_{i+1,p} - P_{i+1,e}
 (4)

 このベクトルは、座標変換により、P_{i+1,e}を原点、進行(縦)方向をX軸、それに直交する軸をY軸とする座標系で表せる.ΔPは次式で与えられる.

$$\Delta \mathbf{P} \equiv (\Delta P_X, \Delta P_Y, \Delta P_h)^T$$
 (5)
縦方向予測誤差 ΔP_X および横方向予測誤差 ΔP_Y の位
置関係を図1に示す



図1 各位置の関係

4. ADS 縱方向予測誤差分布

4.1 全体の分布

本稿では 縦方向衝突危険度と関る ADS 縦方向予 測誤差 (ΔP_X)のみを取り扱う.図 2 に ΔP_X の分布お よび基本統計量を示す. ΔP_X の区間幅は 1NM で, [ΔP_X -0.5, ΔP_X +0.5)NM のように設定した.縦軸は相 対度数を対数で表示した.



4.2 機種別の分布

ADS の情報は機上装置に依存している.そこで, 機種別の ΔP_X 分布を求めた.機種の判別に,東京航 空交通管制部の飛行計画情報処理システム(Flight Data Processing system: FDP)から得た飛行計画情報 を利用した.A340-300,B747-400,B777-200の分布 をそれぞれ図3から図5に示す.その他の機種は標 本数が少ないため割愛する.その結果,3種の機種 でそれぞれ異なる形状の分布を得た.





4.3 運航者(社)別の分布

同一機種(B747-400型機)において運航者(航空 会社)別に分類した結果,運航者毎でそれぞれ異な る分布形状を得た.本稿では全16社のうち,例とし てC社とE社の分布をそれぞれ図6,図7に示す.



図6 C社の分布



5. 分布のモデル化

5.1 分布モデルの候補

正規分布,両側指数(DE)分布,非対称DE(ADE) 分布,正規分布とDE分布の混合分布(N-DE分布), 正規分布とADE分布の混合分布(N-ADE分布)を 予測誤差分布に当てはめた.それぞれの確率密度関 数を式(6)から式(10)に示す.

) 正規分布

$$f(x) = \frac{1}{\sqrt{2\pi\sigma}} e^{-\frac{(x-m)^2}{2\sigma^2}}$$
(6)

ただし,m, (>0)はパラメータ.

) 両側指数(DE)分布

$$f(x) = \frac{1}{2\lambda_1} e^{\frac{|x-m|}{\lambda_1}}$$
(7)

ただし, m, λ_1 (>0)はパラメータ.

)非対称 DE (ADE)分布

$$f(x) = \begin{cases} \frac{1}{2\lambda_1} e^{-\frac{|x-m|}{\lambda_1}} & \text{for } x > m \\ \frac{1}{2\lambda_2} e^{-\frac{|x-m|}{\lambda_2}} & \text{for } x \le m \end{cases}$$
(8)

ただし,m, $_1(>0)$, $_2(>0)$ はパラメータ.

) N-DE 分布

$$f(x) = \frac{(1 - \alpha_1)}{\sqrt{2\pi\sigma}} e^{-\frac{(x - m)^2}{2\sigma^2}} + \frac{\alpha_1}{\lambda_1} e^{-\frac{|x - m|}{\lambda_1}}$$
(9)

ただし,m, (>0), λ_1 (>0),0 < < 1 はパラメータ.

) N-ADE 分布 $f(x) = \begin{cases} \frac{(1-\alpha_1-\alpha_2)}{\sqrt{2\pi\sigma}} e^{-\frac{(x-m)^2}{2\sigma^2}} + \frac{\alpha_1}{\lambda_1} e^{-\frac{|x-m|}{\lambda_1}} & \text{for } x > m \\ \frac{(1-\alpha_1-\alpha_2)}{\sqrt{2\pi\sigma}} e^{-\frac{(x-m)^2}{2\sigma^2}} + \frac{\alpha_2}{\lambda_2} e^{-\frac{|x-m|}{\lambda_2}} & \text{for } x \le m \end{cases}$ (10)

ただし, m, σ , λ_i (>0), $0 < \alpha_i < 1$, $0 < (\alpha_1 + \alpha_2) < 1$ (*i*= 1, 2) はパラメータ.

一般に,分布の裾部が長い分布を用いて衝突危険 度を推定すると,推定値は大きめな見積もりとなる ^[2] .その代表的なものとして DE および N-DE 分布を 当てはめた.分布の非対称性も考慮して,非対称型 分布の当てはめも試みた.

5.2 モデル化の方法

各モデルのパラメータは,最尤推定法^[4]で推定した.正規分布と DE 分布は解析的に最大尤度を求めた.

ADE 分布の当てはめでは,パラメータ *m* を定数 とし,中央値を用いた.*m* は既知として,λ₁,λ₂は 最尤推定法で解析的に推定した.

N-DE 及び N-ADE 分布では,尤度方程式が複雑で あるため,パラメータの最尤推定量を解析的に計算 するのは容易でない.このため,実際の計算では, 分布のヒストグラムをみて各パラメータを変化させ る範囲を決め,その中で区間を分割し近似的に最適 な値を探す区間分割法を用いて尤度を計算した.

5.3 モデル当てはめの結果

各分布の当てはめ結果を図9から図13に示す.また,当てはめの良さを比較するため,AIC(赤池情報量基準)^[4]を計算した.AICは次式で定義される.

AICの値はそれぞれ図9から図13に示した.一般に, AICの値が小さいほどモデルの当てはまりがよいと 言われている^[4].表1にN-DE分布のAICで規格化 した各モデルのAICをまとめた.図と表1から N-ADE分布がよく当てはまることが分かる.













1.0E+00

1.0E-01

1.0E-02

1.0E-03

Log₁₀(Relative Frequency)

m= -1.577 NM

σ=2.161 NM

α₁=1.623e-01

α₂=8.825e-02 λ₁=2.846 NM

λ₂=2.584 NM AIC=312207



Fitted

モデル	規格化 AIC
正規	8851
DE	2019
ADE	2019
N-DE	0
N- ADE	-166

約3年5ヶ月のデータを用いて,NOPAC におけ る ADS の縦方向予測誤差の分布を調査した.分布の 形状は機種や運航者ごとに異なることが分かった. さらに,正規分布,DE 分布,ADE 分布,N-DE 分 布,N-ADE 分布を,それぞれ全体の分布に当てはめ た.AIC の比較では,N-ADE 分布が最もよいモデル であると言える.衝突危険度を計算する場合,空域 の特性に応じたモデルとパラメータの選択が重要と 考える.今後は衝突危険度モデルに適用され,航空 路の安全性評価に役立つものと期待する.

参考文献

- [1] 今若善紀:運輸多目的衛星(MTSAT)を利用し た航空管制,信学技報,No.SANE 2002-6, pp.51-54,2002.6.
- [2] Reich, P. G.: Analysis of Long-Range Air Traffic Systems Separation Standards-I, II & III, The Journal of the Institute of Navigation Vol. 19, 1966.
- [3] Anderson, D.: A General Collision Risk Model for Distance-Based Separation on Intersecting and Coincident Tracks, ICAO SASP-WG/A-WP/21, Madrid, May 2001.
- [4] 広津千尋:実験データの解析 分散分析を超え て-,共立出版,1992.