

継続降下運航の運用拡大検討のためのシミュレーション技術

2018/5/31 電子航法研究所研究発表会

○ 虎谷大地ビクラマシンハ ナヴィンダ キトマル平林博子

(航空交通管理領域)

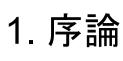




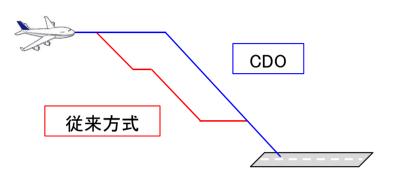
1. 序論

- 継続降下運航
- 軌道計算と数値シミュレーション
- 2. 数値シミュレーション
 - 航空機モデル
 - シミュレーション例
- 3. CDO軌道のばらつき
 - 垂直面におけるCDO軌道のばらつき
 - シミュレーション結果
- 4. まとめと今後の展望

02/15



継続降下運航 (CDO: Continuous Descent Operations)

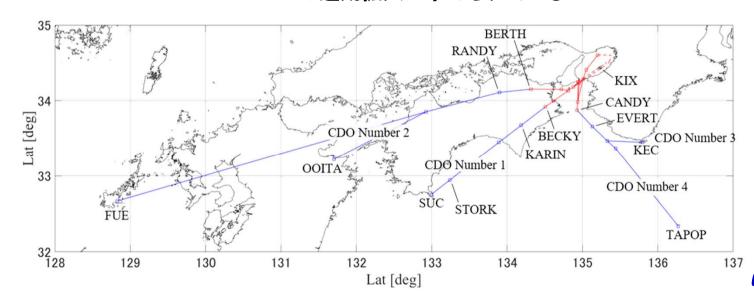


- 従来方式:管制官の指示によりステップ 状に降下
- CDO:アイドル推力を保ったまま降下
- 燃料消費量削減,騒音削減効果がある
- 管制官が予測しづらい、速度指示による 交通流形成が困難

CDOの現状

- 関西国際空港, 鹿児島空港, 那覇空港への到着方式で導入済み
- 交通流の少ない時間帯(深夜~早朝)の到着便に限られる

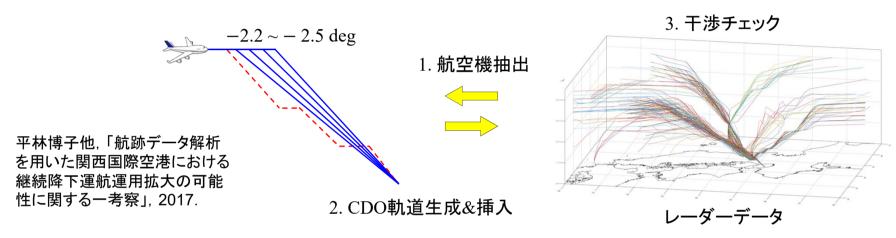
→ CDOの運用拡大が求められている





先行研究

現在の運用時間帯(深夜~早朝)以外でCDOを行った場合, どの程度干渉が発生する可能性があるかを検討



- 1. CDOと同じ経路を飛行している航空機(CDOを実施していないものも含めて)を抽出
- 2. CDO軌道を飛行経路角-2.2~-2.5度として模擬し、レーダーデータに挿入
- 3. 他の交通流との干渉が無いかを調べる



運用時間外のためCDOを実施していない機体がCDOを実施した場合,他の航空機と干渉が発生するかが検討可能 (ただし,CDO軌道は-2.2~-2.5度一定と仮定)

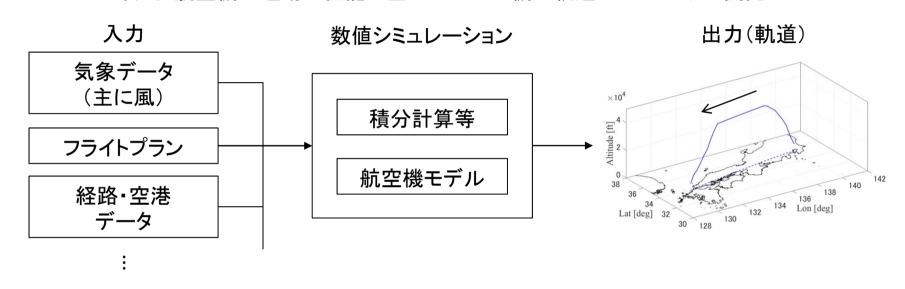


航空機の運動や性能に基づいたCDO機の軌道計算が必要



軌道計算と数値シミュレーション

目的:航空機の運動や性能に基づいたCDO機の軌道シミュレータの開発



例)放物運動

入力

- 初期速度

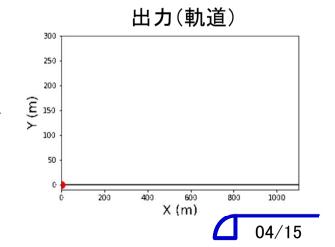
$$V_0 = 100 \, [\text{m/s}]$$

- 仰角

$$\theta$$
 = 45 [deg]

数値シミュレーション

モデル $\binom{x}{y} = \binom{V_0 \cos \theta t}{V_0 \sin \theta t - 1/2 gt^2}$

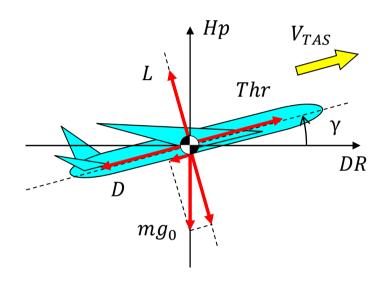


- 1. 序論
 - 継続降下運航
 - 軌道計算と数値シミュレーション
- 2. 数値シミュレーション
 - 航空機モデル
 - シミュレーション例
- 3. CDO軌道のばらつき
 - 垂直面におけるCDO軌道のばらつき
 - シミュレーション結果
- 4. まとめと今後の展望



研究発表会 2018/5/31 虎谷大地

航空機モデル



V_{GS}: Ground Speed / 対地速度

V_{TAS}: True Air Speed / 真対気速度

Hp:大気圧高度 ROCD:上昇·降下率

m:航空機質量FF:燃料流量Thr:エンジン推力D:空気抵抗

V_{CAS}: Calibrated Air Speed / 校正大気速度

• 運動方程式(質点近似, 垂直面のみ考慮)

$$\frac{d}{dt} \binom{DR}{Hp}_{m} = \binom{V_{GS}}{ROCD}_{-FF}$$

・ 力の釣り合い

$$(\underline{Thr} - D)\underline{V_{TAS}} = mg_0\underline{ROCD} + m\underline{V_{TAS}}\frac{dV_{TAS}}{dt}$$

- 制御入力
- <u>Thr</u>:エンジン推力
- V_{CAS} : CAS CAS/TAS V_{TAS} : TAS
- ROCD:上昇/降下率
- 航空機性能FF,アイドル推力, D … BADA4
- 気象データ(風)気象庁数値予報データ(MSM)



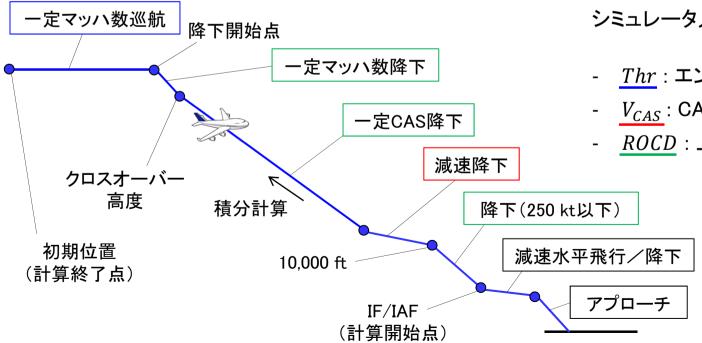
研究発表会 2018/5/31 虎谷大地

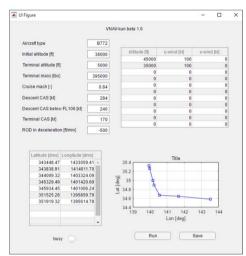
07/15

計算の流れ

Flight Management System (FMS) を模擬 した軌道計算







シミュレータ入力画面

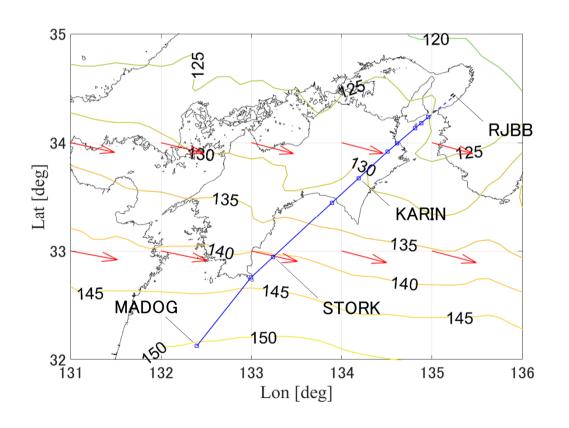
<u>Thr</u>: エンジン推力

- V_{CAS} : CAS $\rightarrow V_{TAS}$: TAS

- ROCD:上昇/降下率



シミュレーション条件



- 関西国際空港 (RJBB) に到着 するCDO Number 1 (+MADOG)
- 従来方式とCDOを比較
- 機種はCDO Number 1でCDOを 実施している代表的な機種

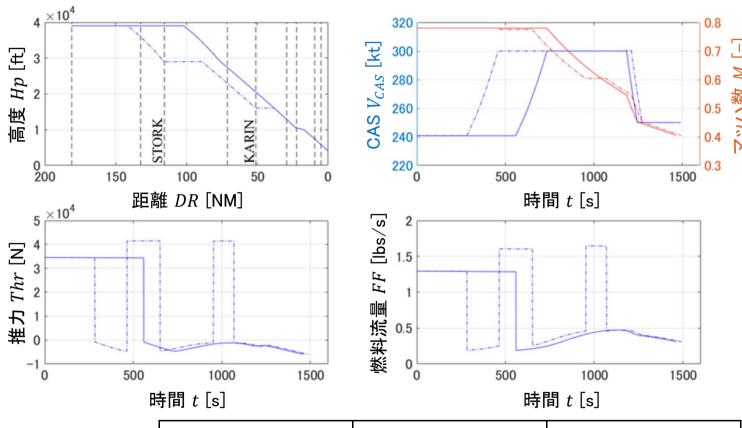
シミュレーション条件

巡航高度	FL390
終端高度 (at ALLAN)	4,000 ft
巡航速度	0.79
降下CAS	300 kt
降下CAS (10,000 ft 以下)	250 kt
降下率(減速時)	500 ft/min



研究発表会 2018/5/31 虎谷大地

シミュレーション結果



実線:	CDO
かた 7年	/\(\frac{1}{2} \dagger_1 \dagger_2 \dagger_2 \dagger_1 \dagger_2 \

鎖線: 従来方式

	飛行時間 [s]	燃料消費量 [lbs]
従来方式	1,491	1,177
CDO	1,464	1,041
従来方式-CDO	27	136

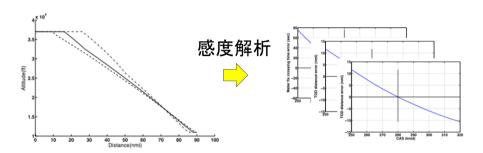


- 1. 序論
 - 継続降下運航
 - 軌道計算と数値シミュレーション
- 2. 数値シミュレーション
 - 航空機モデル
 - シミュレーション例
- 3. CDO軌道のばらつき
 - 垂直面におけるCDO軌道のばらつき
 - シミュレーション結果
- 4. まとめと今後の展望



研究発表会 2018/5/31 虎谷大地

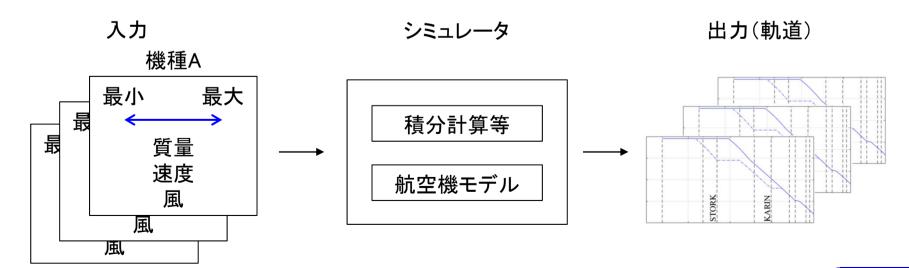
垂直面におけるCDO軌道のばらつき



M. Xue et al., "Improvement of Trajectory Synthesizer for Efficient Descent Advisor", 2011.

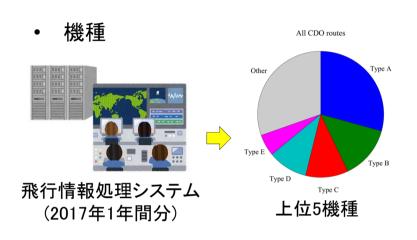
CDOで降下する航空機の垂直 面軌道は主に、以下の要素に よって変化する.

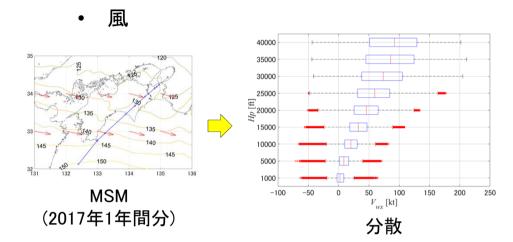
- 機種航空機質量
- 降下速度風



研究発表会 2018/5/31 虎谷大地

シミュレーション条件





• 航空機質量, 降下速度(CAS)

	最小	最大
質量	1.2×OEW	MLW
速度 (CAS)	250 kt	V_{MO}

OEW: 運航空虚重量 MLW: 最大着陸重量 V_{MO} : 最大運航速度

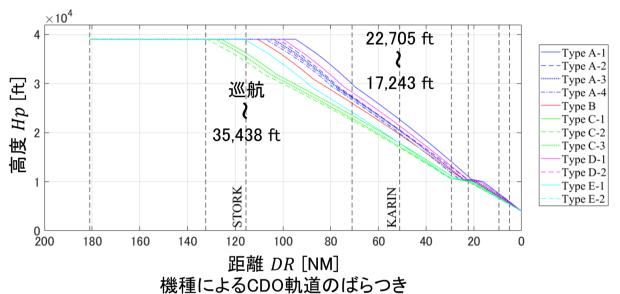
Jos
垂直面のCDO軌道

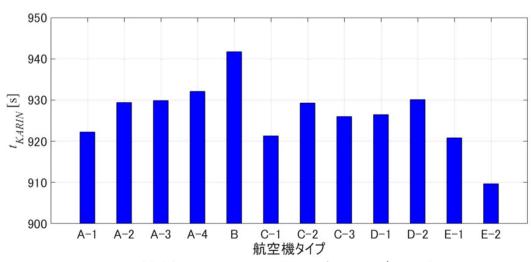
	低い ←	→ 高い
質量	重い	軽い
速度	遅い	速い
風	追い風	向かい風



研究発表会 2018/5/31 虎谷大地

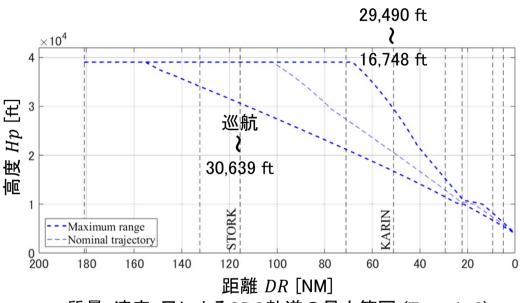
シミュレーション結果(機種によるばらつき)





研究発表会 2018/5/31 虎谷大地

シミュレーション結果(質量・速度・風によるばらつき)



質量・速度・風によるCDO軌道の最大範囲(Type A-2)

質量・速度・風による通過時間のばらつき

	STORK	KARIN
高高度 [s]	632.9	1251.0
低高度 [s]	381.9	849.5

- 機種・質量・速度・風により、CDO機の垂直面 軌道が大きくばらつくことを示した。
- ただし実際の運航で、質量・速度・風が最大・ 最小値となることはほぼ無い。



4. まとめと今後の展望

- CDOの運用拡大を検討するために必要な、数値シミュレーションの計算 手法について述べた.
- 従来方式とCDOのシミュレーション結果を比較し、CDOの便益を示した.
- CDOで降下する航空機の軌道のばらつきを示した。
 - ! ただし、実際の運航ではより小さなばらつきとなる.
 - → 質量・速度についても実運航の分散を 取得し、軌道のばらつきを分散で示す。
- レーダーデータを用いた解析に 数値シミュレーションを組み込み, 航空機の運動や性能に基づいて, CDO運用拡大の可能 性を検討する.

