固定飛行経路角降下の運用構想に関する一検討

航空交通管理領域 ※ビクラマシンハ ナヴィンダ キトマル, 虎谷 大地, 平林 博子

1 まえがき

2022 年の世界の航空輸送量は、新型コロナ ウイルスの前となる 2019 年の水準の約 7 割ま で回復しており[1]、今後も各国のコロナ禍対策 の緩和により著しく増え続けると想定される。 また, 航空分野における脱炭素化に向けて世界 的にグリーンイノベーションの取り組みが促進 され、日本においても様々な施策が進められて いる[2]。これに対応できる一つの飛行方式とし て継続降下運航 (CDO, Continuous Descent Operations) が知られている [3,4]。CDO は、航 空機の降下フェーズにおいてアイドル推力によ り巡航高度から予め決められた地点まで継続的 に降下することにより、燃料の節約とともに騒 音やCO₂等環境負荷の削減にも効果がある飛行 方式であり, 的確な空域及び方式設計と降下過 程において機上パイロットと地上航空管制との 緊密な連携により実現可能な飛行方式である[5]。 従来の方式では, 航空管制官の指示により段階 的に航空機を降下させ、その過程で円滑な到着 交通流を形成していた。一方 CDO では、個々 の航空機が、飛行管理装置 (FMS, Flight Management System) が出力する航空機の性能 や気象条件に特化した降下プロファイル (FMS-Profile Descent, 以下 FMS-PD と呼称) に従って降下する。そのため複数の機種が混在 した状況においては, 各航空機の降下パスのば らつきが大きくなり、地上での軌道予測や間隔 維持が困難になるという懸念がある。その結果, 航空管制官が通常よりも到着機同士の間隔を大 きく確保する必要があり、低高度でのレーダー 誘導,空中待機など低効率な運用につながる可 能性がある。

昨今の研究により、降下パスのばらつきを絞ることが飛行軌道における地上予測精度の向上につながるとの理解が得られている^[6]。著者らは CDO の一種として、一定の飛行経路角(FPA、flight-path angle)で連続的に降下する、固定飛行経路角降下(Fixed-FPA descent、以下

Fixed-FPA 降下と呼称)について研究を実施しており、本稿では、得られた知見を考慮しながら Fixed-FPA 降下の有効性及び運用構想の構築に向けて開発した機上及び地上の支援機能について紹介する。

2 CDOと Fixed-FPA 降下

2.1 日本における CDO 運用

日本では関西国際空港 (RJBB), 那覇空港 (ROAH)及び鹿児島空港 (RJFK)の3つの空港に おいて CDO が運用されている。それぞれの運用時間帯は、

- RJBB: 到着予定時刻が 2300(JST)から 翌日 0700(JST)まで
- ROAH:決められた入域地点の通過時 刻が 0130(JST)から 0555(JST)まで
- RJFK:到着予定時刻が1900(JST)から運用終了時刻まで

となっている。基本的に CDO を希望する運航者は降下開始点(TOD, Top of Descent)の 10分前までに管制機関に対して(希望の CDO 経路名, TOD 位置及び空港によって定められた移管点の通過予定時刻の情報を含め)CDO を要求する必要がある。図 1 では 2016 年から 2022年まで 3 つの空港における CDO 要求件数及びCDO 承認件数を月毎に示す。管制からの CDO承認後,最後まで CDO が実施できたフライトは "Full CDO",途中で CDO がキャンセルされたフライトは "Partial CDO",そして要求時点でキャンセルされたフライトは "Cancelled CDO"と表記する。

コロナ禍の以前は関西国際空港及び那覇空港では一ヶ月当たり40便~100便の要求件数があり、Full CDO 実施率は約8割を占めた。コロナ禍の影響を受け、2020年3月以降関西国際空港におけるCDO要求件数が一ヶ月当たり50便前後となり、2021年2月以降は40便未満に留まった。しかし、コロナ禍前の水準では一日あたり19~20便であったCDO運用時間帯の着陸便数がコロナ禍の影響で一日あたり11~12便

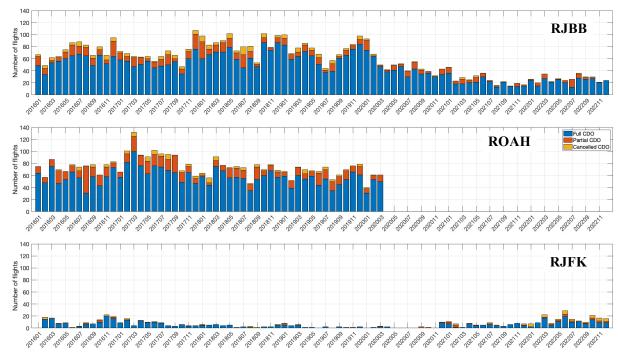


図1 各空港における CDO 要求件数とそれに対する承認の可否数

まで減少していたため、CDO の実施率に目立つ変化はない。那覇空港では、2020年3月以降CDO 運用時間帯に到着する便がなかったため、CDO が実施されていない。鹿児島空港においては、通常の CDO 要求件数が少なく、減少傾向であったが2020年12月頃から要求件数が繰り返し増加し、2022年以降はコロナ禍前の水準よりも増加傾向であることが見受けられる。理由として、過去に比べて2022年CDO運用時間帯に到着する便の増加が考えられる。

2.2 Fixed-FPA 降下

CDO の運用拡大が望まれているが、軌道予測が難しく、CDO 実施機と非実施機が混在する場合は通常よりも大きめの間隔を維持する必要があるため、CDO の実施が困難になるという管制運用上の課題がある。本研究で提案するFixed-FPA 降下は、固定された降下角により航空機の降下パスが定められるため、地上での軌道予測が容易になる。また、アイドルに近い推力を保ちながら降下するように経路を設計することで、FMS-PD と比べて燃料消費量が少し増える一方、降下パスを変更せずに管制官の速度指示等に対応できる余地が出てくるため、低高度での経路延伸等を低減することが可能となる。

2.2.1 Fixed-FPA 降下方式の概念

Fixed-FPA 降下経路は、航空法で定められて いる制約を満たしつつ、汎用的な設計を可能と するため, 既存の標準計器到着方式 (STAR, Standard Instrument Arrival) を基準に設計する。 使用する STAR の条件を考慮し、通常のフィッ クスに加えて高度指定のフィックスを STAR 上 に追加することで降下角を固定する。目的空港 またはフライトの条件に合わせて Fixed-FPA 降 下経路を設定することができ,降下開始点 (ToD, Top of Descent) と Fixed-FPA 降下開始点 間は、FMS によって計算されるパスに沿って 降下することとする。また、到着における制約 条件(通過速度及び高度の指定等)に対応でき るよう減速フェーズを設けている。それによっ て航空機が与えられた降下パスから逸脱するこ とが低減できると考えられる。

2.2.2 Fixed-FPA 降下の手順

本研究では、Fixed-FPA 降下を実現するためにパイロット志向と管制官志向の二つのアプローチを提案してきた。しかしながら、現行の航空交通管理システムとの整合性をとるためには、管制官志向のアプローチが有効であると考えられる。図 2 において、管制官志向の Fixed-FPA 降下の手順を簡単に説明する。

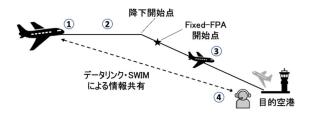


図2 Fixed-FPA 降下の手順

- ① 巡航中のパイロットは,降下開始点から 決められた時間前に管制官へ Fixed-FPA 降下をリクエストする。
- ② 目的空港に応じて予め設定された複数の Fixed-FPA 降下の経路から、パイロット との調整を基に、管制官が Fixed-FPA 降 下を承認する。
- ③ パイロットは、承認された Fixed-FPA 降下の経路情報を FMS に入力し、降下を実施する。
- ④ 管制官は、必要に応じて周辺の到着機と の安全間隔を維持するため Fixed-FPA 降 下を実施する航空機に対して速度調整を 指示しながら交通流を監視する。

基本的に、Fixed-FPA 降下は VNAV (Vertical Navigation) PATH モード(ボーイング機)または Managed Descent モード(エアバス機)で実施する。水平面の飛行プロファイルにおいては、 従来の運用と同様に LNAV (Lateral Navigation) モードを適用する。パイロットは、与えられた高度プロファイルから航空機が逸脱しないことを監視する役目を果たす。

本提案のような降下方式を効率良く実施させるためには、運用支援ツールや関係者間の情報共有が極めて重要になる。将来の航空交通システムを支えるプラットフォームである情報共有基盤 (SWIM, System Wide Information Management)の高度化により、地上・地上間及び地上・機上間の情報共有が進み、早い段階で降下軌道の調整が可能となり、飛行プロファイルの更なる改善が期待される。また、最新型航空機に搭載されている Vertical Situation Display (VSD) といった可視化ツールを用いることによって、パイロットの状況認識が向上し、本提案のような新たな飛行方式を円滑に実施できると考えられる。

2.2.3 Fixed-FPA 降下の軌道生成技術

本研究では、従来及び Fixed-FPA 降下の軌道を生成する手法として、ファストタイムシミュレーションをベースとした軌道生成ツールを開発した「「」。このツールを用いることにより、様々な気象状況、及び型式・離陸重量による異なる航空機特性を反映した降下軌道を生成することができる。図 3 に軌道生成手法のモデルの概要を示す。

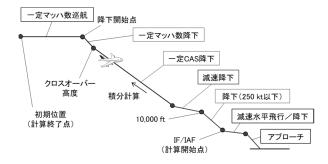


図3 Fixed-FPA 降下軌道のモデル

航空機は降下開始点より,一定のマッハ数で 降下を開始し、クロスオーバー高度にて速度を 一定の較正対気速度(CAS, Calibrated Airspeed) に切り替えて降下を続ける。減速降下フェーズ において高度 10,000ft で速度 250kt 以下の条件 を満たした後, CAS を 250kt 以下に保ちながら 降下を続け、二つ目の減速フェーズより着陸体 制に入るといった仕組みである。数値計算を行 うため必要な航空機性能情報は EUROCONTROL が開発した BADA (Base of Aircraft Data) モデル^[8]より入手し, 気象デー タは気象庁発表の数値予報 GPV (Grid Point Value) データを使用している[9]。ここでは, FMS の計算ロジックを模擬するため IF (Intermediate Fix) または IAF (Initial Approach Fix) から与えられた巡航フェーズの任意の点 まで,進行方向と逆方向に数値積分を行うこと で軌道が生成される。

2.2.4 軌道生成ツールの検証

ファストタイムシミュレータで計算した Fixed-FPA 降下軌道の妥当性を検証するため、 航空会社が所有するフルフライトシミュレータ を用いて計算軌道を飛行させる実験を行った。 図4に表す CDO Number 1 を通り、関西国際空 港の RWY06R に着陸する双発の大型航空機を

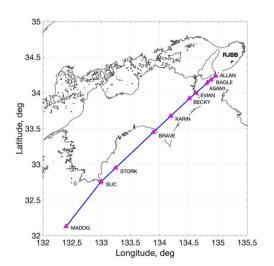


図4 Fixed-FPA 降下軌道のモデル

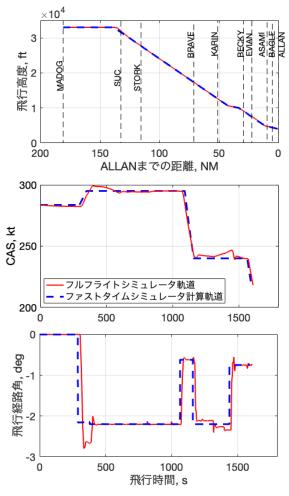


図5 Fixed-FPA 降下軌道のモデル

実験対象とした。航空路上の MADOG を飛行 開始点, IF の ALLAN を飛行終了点と設定した。 Fixed-FPA 降下及び減速フェーズにおける降下 角は, 実際に CDO を行った同型式の航空機か ら取得した飛行データと,ファストタイムシミュレーションの結果を基に設定している。検 証の比較結果を図5に示す。

図5では、計算した軌道と再現された軌道の 高度プロファイルがよく一致していることが分 かる。速度と飛行経路角のプロファイルの比較 でも、Fixed-FPA 開始前と終了前に現れる若干 のズレはあるものの、特性が良く一致している。 このズレは、図3に示した降下軌道のモデルの モデル化誤差によるものであると考えられる。 ファストタイムシミュレータで計算した軌道と, フルフライトシミュレータで飛行した軌道の燃 料消費量と飛行時間の差異は、それぞれ 7%と 1%という結果が得られた。他機種のフルフラ イトシミュレータで実施した実験からも同様な 結果が得られており、開発したファストタイム シミュレータが航空機の降下軌道を予測するた め、十分な精度を持っていることが明らかに なった。

3 Fixed-FPA 降下の運航性能評価

3.1 Fixed-FPA 降下の有効性

ここでは、前節で紹介した軌道生成モデルを基に、ファストタイムシミュレーションを用いて Fixed-FPA 降下の有効性を検討した。モンテカルロシミュレーションを行い異なる運航条件と気象条件で、FMS-PD と Fixed-FPA 降下をそれぞれ 10,000 フライト模擬し、降下軌道の特性や運航性能を比較した[10]。図6にそれぞれの降下方式のToDから降下終了点までの距離のばらつきを示している。

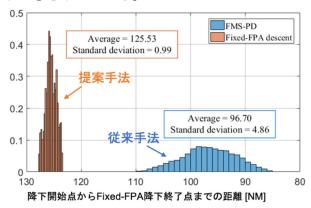


図6 FMS-PD と Fixed-FPA 降下の比較結果

得られた結果から、FMS-PDの ToD 位置は大

きくばらつくことが分かった(標準偏差:4.86)。一方、Fixed-FPA 降下では、ToD 位置のばらつきが小さくなっていることが確認できた(標準偏差:0.99)。降下プロファイルのばらつきを抑えることが地上における航空機の高度プロファイルの予測精度の向上につながることから、Fixed-FPA 降下が有効な降下方式であることが示された。

こちらの解析では、周辺到着機との間隔付けのために到着を遅らせる管制指示を模擬したシミュレーションも行い、Fixed-FPA 降下の有効性を定量的に検討した。図7は、管制指示により到着を遅らせる時間(以下、遅延時間と呼称)に対してそれぞれ FMS-PD と Fixed-FPA 降下に要する燃料消費量の差異を箱ひげ図で示した結果である[10]。縦軸の正の値が大きくなるにつれ、遅延時間に対する Fixed-FPA 降下の有効性が高くなることを意味する。実線は、シミュレーションにおいて各遅延時間における中間値を表す。得られた結果から、120 秒以上の遅延

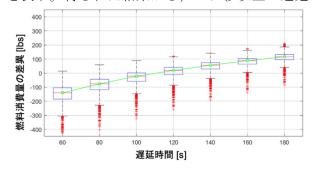


図7 遅延時間における運航性能の比較結果

が必要とされる際に Fixed-FPA 降下が燃費の観点からも有効であることがわかった。

3.2 Fixed-FPA 降下における環境負荷の検証

Fixed-FPA 降下における環境負荷を評価する ため, Boeing Fuel Flow Method 2 (Eurocontrol Modified, BFFM2 ECM) 計算手法[11]に基づいて 排出ガスの推定モデルを構築した。表1では, CDOと Fixed-FPA 降下における時刻調整の有効 性を検証するため行ったフルフライトシミュ レータ実験における、中型機と大型機の排出ガ スの推定結果を示す。ある程度の交通量の空港 では、到着間隔を保つために到着時刻調整を行 うことがある。表中の「時刻調整」は、管制か ら間隔維持のため到着時刻を指示したシナリオ を模擬した結果である。CDO (時刻調整) で は、従来の運用のように CDO を途中でキャン セルし,ベクタリングを用いて到着時刻を調整 しており、Fixed-FPA (時刻調整) では速度調 整を用いて到着時刻を調整した。得られた結果 から、通常の到着方式としては CDO の運航性 能が最も有効である一方、管制指示による到着 時刻の調整が行われた場合においては CDO (時刻調整) の運航性能が低下したのに対し, Fixed-FPA (時刻調整) では降下パスを保ちな がら速度調整ができるため、運航性能の変化が わずかであり、運航性能の観点から有効である ことが確認できた。従って, 環境負荷に支配的 な影響を及ぼす CO₂, H₂O, NO_x においても排 出が低減可能であることがわかった。

表 1 CDO と Fixed-FPA 降下における環境負荷影響の比較結果

	中型機				大型機			
	CDO	Fixed-FPA	CDO (時刻調整)	Fixed-FPA (時刻調整)	CDO	Fixed-FPA	CDO (時刻調整)	Fixed-FPA (時刻調整)
飛行時間 (s)	1,509	1,576	1,647	1,661	1,508	1,606	1,672	1,640
燃料消費量 (lbs)	1,185	1,260	1,335	1,218	2,043	2,178	2,402	2,162
NOx (g)	7,317	7,422	8,168	7,095	22,039	20,744	24,705	20,950
CO(g)	1,531	1,432	1,604	1,890	1,658	1,427	1,515	1,624
SOx(g)	451	480	508	464	778	829	915	823
CO ₂ (kg)	1,688	1,798	1,901	1,734	2,909	3,102	3,421	3,079
H ₂ O (kg)	661	702	744	679	1,139	1,215	1,340	1,206

4 Fixed-FPA 降下の機能拡張

4.1 到着管理アルゴリズムの開発

Fixed-FPA 降下において、地上における軌道 予測精度を高度化することにより,管制官に とっては Fixed-FPA 機と非 Fixed-FPA 機の調整 を柔軟に行うことができ、CDO の利便性が向 上できると考えられる。そこで、本研究では周 辺に他の航空機が飛行している交通流において Fixed-FPA 降下を実施する方法を検討しており, その一環として、Fixed-FPA 降下を用いた到着 管理アルゴリズムを開発した。このアルゴリズ ムでは、Fixed-FPA 降下を用いた航空機間の間 隔維持をフィードバック制御問題として扱い、 航空機の到着時刻と高度制約の関係をモデル化 することにより高度制約を計算している[12]。 この高度制約は、降下開始前に決められる通過 点であるため、制約が発生した際に降下軌道に 及ぼす影響を事前に予測しやすくなる。関西国 際空港を対象に行った評価解析から, 従来の降 下方式と比べて提案のアルゴリズムの方が周辺 の航空機との干渉を回避しつつ、燃料消費量を 減少させる降下を実施していることが確認でき た。また、関西国際空港へ到着する 30 機の内 10 機を対象に本アルゴリズムを適用して行っ たシミュレーションでは,

- ・ FMS-PD:周辺の到着機との干渉が発生 したため,10機の内3機のCDO実施が 中止された。
- Fixed-FPA 降下:速度調整により、周辺の到着機との安全間隔を保持できたため、10 機とも Fixed-FPA 降下を実施することができた。

という結果が得られた^[13]。次のステップとして、異なる方向から目的空港に向かう到着機及び目的空港から出発する航空機との安全間隔が維持できるようにアルゴリズムを改善することを目指している。

4.2 Fixed-FPA 降下専用の EFB アプリ開発

これまでに実施した Fixed-FPA 降下の実験では、パイロットが予め計算された軌道情報を手動で FMS に入力し降下飛行を行う、という手順で実施した。次のステップとして、地上管制支援向けの到着管理アルゴリズムと同様に機上パイロットの支援を目的に Fixed-FPA 降下を実

施のため必要な情報を提供する手法として電子フライトバッグ(EFB, Electronic Flight Bag)専用の模擬アプリを開発した。EFBアプリ開発の専門家である Boeing Global Services 社(元Jeppesen 社)と現役パイロットへヒアリングを行い、Fixed-FPA 降下経路における地図の表示や降下経路の位置データ・実施に係る性能データの算出について得られたフィードバックを初期設計に反映した。

このアプリは、巡航中にパイロットがフライトと機体の状況(機体重量、巡航高度・速度、外風の状況など)及び意図(燃費重視もしくは時間重視)を入力すると、状況と意図に応じて適切な Fixed-FPA 降下経路(予め目的空港に合わせて計算された経路のセットから選択される異なる降下角の経路)を出力する。出力された降下経路を地上の管制官と共有することで、パイロットが希望する降下経路を管制官と共有することができる。図8では、アプリの一部の機能を表示する。



図8 (アプリの一部の機能) パイロットの 入力画面及び Fixed-FPA 降下経路群の表示画面

実運用の環境における Fixed-FPA 降下のフィージビリティ及び EFB 模擬アプリの有効性を検証するため、弊所が所有する実験航空機を用いて仙台空港にて国内初となる Fixed-FPA 降下実験を実施した。実験では、管制機関と予め調整した Fixed-FPA 降下経路をアプリのデータベースとして格納し、各フライトにおいて実際の降下経路とアプリから出力される降下経路の比較を行った。また、異なる降下角によるFixed-FPA 降下と、FMS-PD 及び従来から用いられているステップダウン降下(交通量の多い環境で管制官が管理しやすい方式)を実施し、

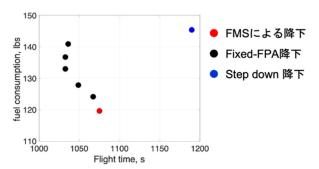


図9 Fixed-FPA 降下検証実験による運航性 能の比較評価

Fixed-FPA 降下の有効性を評価した。図 9 では, 検証実験より得られた様々な降下方式の運航性 能結果を示す。横軸が飛行時間、縦軸が燃料消 費量となっており、赤点は航空機の FMS によ る降下(通常のCDO), 青点はステップダウン 降下、黒点は複数の降下角による Fixed-FPA 降 下の結果を表している。なお,この結果は降下 開始点から降下終了点の飛行セグメントによる ものである。実証実験より得られた結果は、シ ミュレーション解析から推定される傾向と同様 であり、降下角を固定することによって CDO より燃料消費量が若干増える一方、通常のス テップダウン降下より燃費が良いことが明らか になった。環境に及ぼす負荷は燃費に比例する ことから、Fixed-FPA 降下により環境負荷軽減 のポテンシャルが示された。

実験の実施プロセスから、Fixed-FPA 降下のような新たらしい運航方式において、実際の運航環境と EFB アプリの連携による以下のような課題点を洗い出すことができた。

- ・ 目的空港におけるローカルルール (管制 官における交通流管理の考え方や到着経 路の扱い等)を反映する必要性
- 実施対象機におけるアプリの機能の チューニング 等

5 今後に向けて

将来の航空交通システムにおける Fixed-FPA 降下の実現に向けて上記の有効性の検証や提案機能のさらなる開発・評価が必要である。例えば、従来の FMS で軌道生成に使用する気象予報データに対して、将来の航空交通システムを支える SWIM による航空情報交換モデル (AIXM, Aircraft Information Exchange Model)

や気象情報交換モデル(IWXXM, ICAO Meteorological Information Exchange Model)等を導入することにより、軌道生成に最新の気象状況を反映することが可能となる。一般的に運航者が使用する気象データ(GSM, Global Spectral Model)を、より高頻度かつ詳細な局地モデル(LFM, Local Forecast Model)にすることで、高精度な降下軌道を生成することができる $[^{14}]$ 。また、データリンク等通信システムの有効活用により、機上と地上の連携が強化され、協調的意思決定により高効率な Fixed-FPA 降下方式を実施することが可能になると考えられる。

6 まとめ

本稿では、日本の CDO 運用拡大に向けて降 下角を固定した Fixed-FPA 降下方式を提案し, 運用構想を構築するため必要と思われる要件を 検討した。そのため、先ず Fixed-FPA 降下軌道 生成ツールを開発し、ファストタイム及びフル フライトシミュレーションよりツールの妥当性 を検証した。また、定量的評価の結果、異なる 運用条件においても Fixed-FPA 降下は管制指示 に従いつつ与えられた降下パスが保てることを 確認できた。また、提案の降下方式は120秒以 上の遅延が必要とされる際に燃費の観点から有 効であることがわかった。さらに、Fixed-FPA 降下の適用範囲を拡大するため, 地上管制支援 および機上パイロット支援機能を提案した。開 発した到着管理アルゴリズムでは、地上管制の 高度指示を行う地点を設けることによって,安 全間隔を維持しながら与えられた降下パスから 逸脱せず Fixed-FPA 降下を実施できることが明 らかになった。提案した EFB 模擬アプリでは、 SWIM インフラを有効活用する前提で地上管制 官と緊密に連携しながら Fixed-FPA 降下を実施 するため必要な機能を検討した。実機を用いた Fixed-FPA 降下実証実験において、本アプリの 有効性の初期検証を行い、将来の実現に向けて 解決すべき課題を洗い出すことができた。この ように Fixed-FPA 降下の妥当性を確立すること は、最終目標である Fixed-FPA と次世代アプ ローチシステムの統合へ大きく貢献すると考え られる。

謝辞

飛行航跡及び CDO 実績に関するデータ提供 及び Fixed-FPA 降下実証実験へ協力をいただき ました航空局関係者各位に深く御礼申し上げま す。

参考文献

- [1] "Passenger demand recovery continued in December 2022 & for the full year," IATA https://www.iata.org/en/pressroom/2023-releases/2023-02-06-02/ (参照, Mar. 2023)
- [2] "航空機分野における脱炭素化の取り組み の進捗について," 国土交通省航空局 https://www.mlit.go.jp/policy/shingikai/conten t/001488343.pdf (参照, Mar, 2023)
- [3] J-P.B. Clarke et al. (2013), "Optimized Descent Arrivals at Los Angeles Airport," AIAA Journal of Aircraft, vol.50, no. 2, pp.360-369.
- [4] M.G. Wu, S.M. Green, and J. Jones (2015), "Strategies for choosing descent flight-path angles for small jets," AIAA Journal of Aircraft, vol.52, no.3, pp.847-866.
- [5] ICAO, "Continuous Descent Operations (CDO) Manual," ICAO Doc 9931.
- [6] L. Stell (2010), "Analysis of flight management system Predictions of idle thrust descents," IEEE/AIAA 29th Digital Avionics Systems Conference.
- [7] 虎谷大地, ビクラマシンハ ナヴィンダ, 平林博子(2018), "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,"

- 第18回電子航法研究所研究発表会
- [8] "Base of aircraft data"

 https://www.eurocontrol.int/model/bada (参照, Apr. 2023)
- [9] 京都大学生存圏研究所気象庁データベース http://database.rish.kyotou.ac.jp/arch/jmadata/gpv-original.html (参 照: Apr. 2023)
- [10] D. Toratani, N.K. Wickramasinghe, J. Westphal, and T. Feuerle (2020), "Feasibility study on applying continuous descent operations in congested airspace with speed control functionality: fixed flight-path angle descent," Aerospace Science and Technology, Elsevier, 107, 106236.
- [11] D. DuBois, and G.C. Paytner (2006), "Fuel flow method 2 for estimating aircraft emissions," SAE Transactions, vol.115, pp.1-14.
- [12] 和田真治, 井上正樹, 虎谷大地 (2021), "Semi-CDO: 航空機の新たな降下運航方 式の提案と到着管理アルゴリズム,"第8 回制御部門マルチシンポジウム
- [13] ビクラマシンハ ナヴィンダ, 虎谷大地, 平林博子 (2020), "固定飛行経路角効果方 式における運航性能評価に関する一考察," 第58 回飛行機シンポジウム講演集
- [14] N.K. Wickramasinghe, Y. Nakamura, and A. Senoguchi (2021), "Evaluating the influence of weather prediction accuracy on aircraft performance estimation," 2021 Asia-Pacific International Symposium on Aerospace Technology (APISAT2021).