**Титульна сторінка**

**Анотація**

Дослідження присвячено розробці алгоритму оптимізації витрат авіаційного палива з урахуванням впливу атмосферних умов, зокрема відхилень від міжнародної стандартної атмосфери (ISA). Метою роботи є підвищення ефективності планування польотів шляхом динамічного вибору висоти на основі аналізу температурних аномалій, маси повітряного судна та метеорологічних даних. На основі математичного моделювання взаємодії аеродинамічних параметрів (TAS, IAS), маси літака та зовнішніх факторів запропоновано ітеративний підхід, що передбачає сегментацію маршруту.

Результати демонструють зниження витрат палива для Boeing 738 за рахунок оптимізації висоти та врахування ISA-відхилень. Практична цінність роботи полягає у можливості застосування алгоритму в системах управління польотами (FMS) для автоматизації розрахунків, що особливо актуально в умовах зростання вимог до екологічної та економічної ефективності авіаперевезень.

**Abstract**

The study focuses on developing an algorithm for optimizing aircraft fuel consumption while accounting for atmospheric conditions, particularly deviations from the International Standard Atmosphere (ISA). The research aims to enhance flight planning efficiency through dynamic altitude selection based on analysis of temperature anomalies, aircraft mass, and meteorological data. Using mathematical modeling of interactions between aerodynamic parameters (TAS, IAS), aircraft mass and external factors, the study proposes an iterative approach involving route segmentation.

Results demonstrate reduction in fuel consumption for Boeing 738 through altitude optimization and ISA deviation adjustments. The practical value lies in the algorithm's potential application in Flight Management Systems (FMS) to automate calculations, which is particularly relevant given increasing demands for environmental and economic efficiency in air transport.

**Зміст**

[Вступ 4](#_Toc199584318)

[РОЗДІЛ 1. АНАЛІТИЧНИЙ ОГЛЯД ЛІТЕРАТУРИ 6](#_Toc199584319)

[1.1 Міжнародний стандарт атмосфери (ISA) та його вплив 6](#_Toc199584320)

[1.2 Моделювання льотних характеристик 9](#_Toc199584321)

[1.3 Використання інтерполяції 10](#_Toc199584322)

[1.4 Програмні засоби 14](#_Toc199584323)

[1.5 Перспективи досліджень 19](#_Toc199584324)

[РОЗДІЛ 2. МЕТОДИКА ДОСЛІДЖЕНЬ 23](#_Toc199584325)

[2.1 Формалізація моделі набору висоти та польоту 23](#_Toc199584326)

[2.2 Використання даних про ISA deviation 25](#_Toc199584327)

[2.3 Розробка алгоритму оптимізації висоти польоту 26](#_Toc199584328)

[2.4 Аналіз та верифікація моделі 31](#_Toc199584329)

[РОЗДІЛ 3. ВИКЛАД РЕЗУЛЬТАТІВ ДОСЛІДЖЕНЬ І ОПИС З’ЯСОВАНИХ ФАКТІВ 36](#_Toc199584330)

[3.1. Вступ до результатів досліджень 36](#_Toc199584331)

[3.2. Методологія тестування 36](#_Toc199584332)

[3.3. Тестові сценарії та результати 37](#_Toc199584333)

[3.4. Графічний аналіз результатів 41](#_Toc199584334)

[3.5. Підсумок аналізу 43](#_Toc199584335)

[РОЗДІЛ 4. ОБГОВОРЕННЯ РЕЗУЛЬТАТІВ ДОСЛІДЖЕННЯ 45](#_Toc199584336)

[4.1 Порівняння отриманих даних із результатами інших досліджень 45](#_Toc199584337)

[4.2 Аналіз похибок і обмежень методики 46](#_Toc199584338)

[4.3 Перспективи вдосконалення методів 47](#_Toc199584339)

[Висновки 49](#_Toc199584340)

[Список літератури 54](#_Toc199584341)

[Додатки 55](#_Toc199584342)

[Додаток А Лістинг програми 56](#_Toc199584343)

# Вступ

У сучасній авіації ефективне управління польотом, зокрема вибір оптимальної висоти, є ключовим фактором для зниження витрат палива, зменшення часу перельоту та забезпечення екологічної стійкості. Особливу роль у цих розрахунках відіграють атмосферні умови, зокрема відхилення від стандартної атмосфери (ISA deviation), які впливають на аеродинамічні характеристики літака та споживання палива. Тому розробка інструменту для автоматизованого розрахунку оптимальної висоти польоту з урахуванням ISA deviation є актуальною задачею для авіаційної галузі.

**Актуальність теми.** Оптимізація висоти польоту дозволяє авіакомпаніям значно знизити витрати на паливо, що становить одну з найбільших статей витрат у комерційній авіації. Крім того, правильний вибір висоти впливає на тривалість польоту, зменшує навантаження на двигуни та покращує екологічні показники. Сучасні системи планування польотів враховують багато факторів, проте автоматизований підхід до вибору висоти з урахуванням ISA deviation, маси літака та інших параметрів дозволяє отримати більш точні результати порівняно з традиційними методами.

**Мета дослідження.** Метою даної роботи є розробка програмного забезпечення для комп’ютерного розрахунку оптимальної висоти польоту літака Boeing 738 з урахуванням ISA deviation, маси літака, маршруту та інших параметрів. Програма повинна визначати висоту, на якій витрата палива буде мінімальною, а також обчислювати загальну дистанцію, час польоту, кількість витраченого палива та кінцеву масу літака.

**Об’єкт дослідження.** Об’єктом дослідження є процес набору висоти та крейсерського польоту літака Boeing 738 у різних атмосферних умовах.

**Предмет дослідження.** Предметом дослідження є математичні моделі та алгоритми розрахунку витрати палива, інтерполяції за висотою, масою та ISA deviation, а також програмна реалізація цих алгоритмів у графічному інтерфейсі.

**Методи дослідження.** У роботі використано:

* методи лінійної інтерполяції для врахування змінної маси літака, ISA deviation та висоти польоту;
* алгоритми оптимізації для визначення найефективнішої висоти;
* геометричні розрахунки для визначення пройденої дистанції на основі координат маршруту;
* інструменти програмування для створення графічного інтерфейсу та обробки даних.

**Теоретичне та практичне значення.** Теоретична цінність роботи полягає у вдосконаленні методів розрахунку оптимальної висоти польоту з урахуванням динамічної зміни маси та атмосферних умов. Практичне значення полягає в тому, що розроблена програма може бути використана диспетчерами, пілотами та авіакомпаніями для планування польотів із мінімальними витратами палива.

**Наукова новизна.** У роботі запропоновано підхід до інтеграції бази даних повітряних трас, навігаційних точок та характеристик літака в єдину систему, що дозволяє автоматично визначати оптимальну висоту польоту з урахуванням ISA deviation. Також розроблено алгоритми інтерполяції, які підвищують точність розрахунків порівняно з табличними методами.

Дана робота спрямована на розробку інструменту для автоматизованого вибору оптимальної висоти польоту з урахуванням ISA deviation. Реалізована програма дозволяє зменшити витрати палива, підвищити ефективність польотів та може бути інтегрована в сучасні системи планування маршрутів.

# РОЗДІЛ 1. АНАЛІТИЧНИЙ ОГЛЯД ЛІТЕРАТУРИ

## Міжнародний стандарт атмосфери (ISA) та його вплив

Міжнародний стандарт атмосфери (ISA) — це уніфікована модель, яка описує ідеальні умови в атмосфері на різних висотах. Вона визначає, якими мають бути температура, тиск, густина повітря та інші параметри за відсутності будь-яких аномалій. Ця модель служить еталоном для розрахунків у авіації, дозволяючи порівнювати льотні характеристики літаків у різних умовах.

Пілоти використовують ISA для планування польотів, зокрема для вибору крейсерських висот та оцінки витрати палива. Наприклад, на високогірних аеропортах, таких як Денвер (висота 5430 футів), високі температури можуть значно знизити продуктивність, що вимагає корекції навантаження або вибору іншого типу літака.

Концепція стандартної атмосфери виникла на початку 20 століття з ростом авіації, коли виникла потреба в єдиному стандарті для порівняння. Раніше існували національні стандарти, такі як американська стандартна атмосфера 1958 року, яка була оновлена у 1976 році. Міжнародний стандарт ISA був офіційно затверджений у 1975 році, що забезпечило глобальну уніфікацію для авіаційних розрахунків

За стандартом ISA, температура на рівні моря приймається за +15°C, тиск — 1013,25 гПа, а густина повітря — 1,225 кг/м³. Зі збільшенням висоти температура знижується з певним градієнтом (приблизно 2°C на 1000 футів у тропосфері), а тиск і густина повітря також зменшуються. Ці параметри критично важливі для розрахунків аеродинаміки, тяги двигунів та витрати палива.

**Стандартні значення на рівні моря**

На рівні моря ISA встановлює наступні параметри:

* Температура: +15°C (288,15 К),
* Тиск: 1013,25 гПа (101325 Па),
* Густина повітря: 1,225 кг/м³.

У тропосфері температура знижується зі швидкістю приблизно 2°C на кожні 1000 футів (6,5°C на кілометр), тоді як тиск і густина зменшуються відповідно до гідростатичного рівняння та закону ідеального газу. Наприклад, на висоті 3000 метрів стандартна температура ISA становить -4,5°C, що розраховується як 15 - (6,5 \* 3) = -4,5°C.

Реальні атмосферні умови рідко точно відповідають ISA. Відхилення виникають через сезонні коливання, географічні особливості, погодні явища тощо. Наприклад:

* **ISA-plus** (температура вища за стандартну) — призводить до розрідження повітря, що знижує підйомну силу крил і ефективність двигунів. У таких умовах літаку потрібна більша дистанція для зльоту, а набір висоти відбувається повільніше через зменшення тяги.
* **ISA-minus** (температура нижча за стандартну) — сприяє підвищенню густини повітря, що покращує аеродинамічні характеристики. Однак надто низькі температури можуть ускладнити роботу систем літака, наприклад, обмерзання.
* Висота FL - В авіації та авіаційній метеорології ешелоном польоту (flight level (FL) є умовна висота за стандартного тиску, що подається цифрою у сотнях футів. Тиск визначений, виходячи з даних тиску рівня моря за стандартної атмосфери в значенні 1013,2 гПа (760 мм або 29,92 дюймів ртутного стовпа), в зв'язку з чим не обов'язково відповідатиме справжній висоті польоту як над середнім рівнем моря, так і над поверхнею Землі.
* TAS Істинна швидкість (у авіації) — це швидкість повітряного судна відносно повітря, в якому воно рухається, з урахуванням поправки на зміну густини (щільності) повітря, залежно від барометричної висоти.
* Фунт (англ. pound) — одиниця ваги та маси, розповсюджена у різних країнах у різні часи.
* Інтерполяція — в обчислювальній математиці спосіб знаходження проміжних значень величини за наявним дискретним набором відомих значень.
* Тропопа́уза — порівняно тонкий шар у атмосфері планети, де припиняється зниження температури з висотою і вище якого атмосфера стає прозорою для теплового випромінювання. Термін застосовується для опису температурної стратифікації в моделях атмосфер.
* Повітряний простір — обшир повітря, котрий знаходиться під контролем окремої країни та розташований над її теренами (в міжнародно-визнаних кордонах), в тому числі її територіальними водами, або більш загально, будь-яка певна тривимірна частина атмосфери, юридично приналежна країні.
* Перформанс таблиці - це таблиці в яких для кожного типу повітряного судна вказують істинну повітряну швидкість, швидкість набору/зниження висоти та витрату палива за умов набору висоти, крейсерського польоту та зниження на різних ешелонах польоту.

Дослідження (наприклад, *ISA Aviation: Understanding its Impact on Aircraft Performance*) підкреслюють, що відхилення ISA безпосередньо впливають на:

1. **Витрату палива** — при ISA-plus двигуни споживають більше палива через зниження ККД.
2. **Динаміку набору висоти** — у спекотному кліматі літак може потребувати зменшення корисного навантаження для компенсації втрати тяги.
3. **Максимальну висоту польоту** — у разі значних відхилень ISA практична стеля літака знижується.

Відхилення ISA безпосередньо впливають на витрату палива, динаміку набору висоти та максимальну висоту польоту. Наприклад, при ISA-plus двигуни споживають більше палива через зниження коефіцієнта корисної дії, а літак може потребувати зменшення корисного навантаження для компенсації втрати тяги. На високогірних аеропортах, таких як Денвер (висота 5430 футів), комбінація високої висоти та температури значно знижує продуктивність, що вимагає корекції навантаження або вибору іншого типу літака

## Моделювання льотних характеристик

Моделювання льотних характеристик є фундаментальним аспектом сучасного авіаційного проєктування та симуляції польотів. Цей процес включає створення математичних і обчислювальних моделей, які відтворюють поведінку літака в різних умовах польоту, враховуючи аеродинамічні параметри, масу, тягу та зовнішні фактори, такі як вітер, атмосферний тиск і температура. У цьому розділі детально розглянуто класичні та сучасні підходи до моделювання, зосереджуючись на аеродинамічних параметрах, зовнішніх впливах, переходах між фазами польоту та використанні сучасних алгоритмів для підвищення точності.

У сучасному авіаційному проєктуванні та симуляції польотів широко використовуються математичні та обчислювальні підходи для відтворення поведінки літака в різних умовах. Ці моделі враховують не лише аеродинамічні параметри, а й змінні зовнішні фактори, такі як вітер, атмосферний тиск і температура. Значна увага приділяється визначенню точок переходу між етапами польоту — наприклад, завершення набору висоти. При цьому критичними залишаються параметри, як-от залишкова маса, профіль підйому, доступна тяга та погодні умови.

Багато класичних моделей оперують ідеальними умовами атмосфери, нехтуючи варіаціями на зразок відхилення від стандартної атмосфери (ISA deviation). Такі спрощення знижують точність у передбаченні витрати палива чи швидкості набору висоти. Актуальні алгоритми моделювання намагаються враховувати більше змінних, у тому числі збурення атмосфери на різних рівнях польоту. У роботі використовується підхід, який не лише враховує ці параметри, але й адаптує маршрут відповідно до них, підвищуючи точність розрахунків і ефективність використання палива.

Моделювання льотних характеристик передбачає створення моделей, які імітують поведінку літака в різних умовах польоту. Це включає аналіз аеродинамічних сил (підйому, опору), динаміки руху (швидкість, висота, курс), впливу зовнішніх факторів (атмосферні умови) та управління літаком (контроль тяги, керування поверхнями). Такі моделі використовуються на різних етапах авіаційного проєктування — від концептуального дизайну до симуляції польотів і реального управління під час польоту. Основна мета моделювання — забезпечити точне передбачення поведінки літака, що є критично важливим для: Безпеки: Уникнення аварійних ситуацій шляхом передбачення поведінки літака в екстремальних умовах. Ефективності: Оптимізація маршрутів та режимів польоту для зменшення витрат палива. Екологічності: Зниження викидів шляхом оптимізації траекторій та зменшення часу польоту. У сучасному авіабудуванні моделювання також відіграє ключову роль у розробці нових технологій, таких як автономні літаки, електричні двигуни та альтернативні палива.

Класичні моделі, хоч і прості, мають обмеження через спрощення, такі як ігнорування відхилень від ISA. Сучасні моделі, використовуючи реальні погодні дані та просунуті аеродинамічні методи, забезпечують вищу точність і ефективність. Майбутнє моделювання пов’язане з інтеграцією штучного інтелекту для ще більш адаптивних прогнозів.

## Використання інтерполяції

Інтерполяція є критично важливим інструментом при роботі з таблицями характеристик літака, які зазвичай не містять усіх можливих значень маси, висоти чи атмосферних умов. Найчастіше застосовується лінійна інтерполяція — проста, але ефективна методика, яка дозволяє швидко отримати приблизні значення між відомими точками.

**Що таке інтерполяція та чому вона важлива**

Інтерполяція — це метод оцінки значень між двома відомими точками даних, що є критично важливим у авіації, де характеристики літаків надаються у вигляді таблиць для дискретних значень маси, висоти чи атмосферних умов. Оскільки реальні умови польоту постійно змінюються, інтерполяція дозволяє пілотам і програмному забезпеченню отримувати приблизні значення для параметрів, які не вказані в таблицях, таких як витрата палива чи дальність польоту.

**Застосування в програмі**

У згаданому програмному комплексі лінійна інтерполяція використовується для трьох основних параметрів:

**Маса літака**: Зміна маси через витрату палива вимагає постійного оновлення характеристик, таких як швидкість набору висоти чи витрата палива.

**Відхилення від ISA**: Користувачі можуть вводити значення відхилення від стандартної атмосфери, які не вказані в таблицях, і програма оцінює відповідні характеристики.

**Висота польоту**: Оскільки таблиці надають дані лише для стандартних ешелонів, інтерполяція необхідна для проміжних висот.

**Переваги та обмеження**

Лінійна інтерполяція проста і швидка, що робить її ідеальною для реального часу. Однак вона може бути менш точною, якщо залежність між параметрами нелінійна, наприклад, при значних змінах швидкості чи температури. У таких випадках можуть знадобитися складніші методи, як сплайн-інтерполяція.

Інтерполяція є незамінним інструментом у авіації, що дозволяє адаптувати дискретні дані з таблиць характеристик літаків до реальних умов польоту. У цьому розділі ми детально розглянемо, як працює інтерполяція, зокрема лінійна, її застосування в програмному комплексі для маси, відхилення від ISA та висоти, а також обмеження та альтернативні методи.

Інтерполяція — це математичний метод, який використовується для оцінки значень функції між двома відомими точками даних. У авіації це особливо важливо, оскільки характеристики літаків, такі як витрата палива, швидкість набору висоти чи дальність польоту, зазвичай надаються у вигляді таблиць або графіків для конкретних умов, таких як маса, висота, швидкість і атмосферні умови. Однак під час польоту ці параметри змінюються неперервно, і мати дані для кожної можливої комбінації неможливо. Інтерполяція дозволяє заповнити ці прогалини, забезпечуючи точніші оцінки для безпечного планування та виконання польотів.

Серед різних методів інтерполяції — лінійна, поліноміальна, сплайн-інтерполяція та найближчого сусіда — лінійна інтерполяція є найпоширенішою через її простоту та швидкість обчислень, що робить її ідеальною для використання в реальному часі, як у згаданому програмному комплексі.

**II. Лінійна інтерполяція**

Математичне формулювання

Лінійна інтерполяція ґрунтується на припущенні, що зв'язок між двома змінними є лінійним на проміжку між двома відомими точками.

Розглянемо дві точки з координатами:

* Перша точка: (x₁, y₁)
* Друга точка: (x₂, y₂)

Для будь-якого значення x, що знаходиться між x₁ та x₂ (x₁ < x < x₂), інтерпольоване значення y обчислюється за формулою:

y = y₁ + [(y₂ - y₁)/(x₂ - x₁)] × (x - x₁)

**Пояснення формули:**

1. (y₂ - y₁)/(x₂ - x₁) - це кутовий коефіцієнт (нахил) прямої між двома точками
2. (x - x₁) - відстань від початкової точки x₁ до шуканого x
3. Добуток цих величин дає зміну y відносно початкової точки y₁

**Геометрична інтерпретація:**  
Ця формула по суті знаходить пропорційне положення x між x₁ та x₂ і застосовує цю ж пропорцію до відрізка між y₁ та y₂.

**Приклад:**  
Нехай маємо точки (2, 4) і (5, 10). Знайдемо y для x=3:

**Багатовимірна інтерполяція**

У авіації характеристики часто залежать від кількох змінних, таких як маса, висота та температура. У таких випадках може застосовуватися послідовна інтерполяція: спочатку за однією змінною (наприклад, масою), а потім за іншою (наприклад, висотою). Для підвищення точності можуть використовуватися білінійна інтерполяція або інші методи, але вони складніші та менш поширені в реальному часі.

**III. Застосування в програмному комплексі**

У згаданому програмному комплексі лінійна інтерполяція використовується для адаптації моделі до реальних умов польоту в трьох ключових областях:

**A. Інтерполяція за масою**

**1. Зміна маси під час польоту**

Маса літака зменшується через витрату палива, що становить значну частину злітної маси (30-40% для далеких рейсів). Це впливає на характеристики, такі як швидкість набору висоти, крейсерська швидкість, дальність польоту та дистанції зльоту/посадки.

**2. Вплив маси на характеристики**

**Набір висоти**: Тяжчий літак потребує більше потужності, що знижує швидкість набору.

**Крейсерська швидкість**: Вища маса може вимагати нижчої швидкості для оптимальної ефективності.

**Дальність**: Зменшення маси покращує паливну ефективність.

**Дистанції зльоту/посадки**: Тяжчі літаки потребують довших дистанцій.

**IV. Обмеження та альтернативи**

Лінійна інтерполяція ефективна, але має обмеження:

**Лінійність**: Метод передбачає лінійну залежність, що може бути неточним для нелінійних параметрів, як аеродинамічний опір.

**Точність**: Помилки більші в середині інтервалу між точками.

**Альтернативи**: Поліноміальна чи сплайн-інтерполяція можуть бути точнішими, але складнішими.

Лінійна інтерполяція залишається стандартом через простоту, хоча в деяких випадках рівняння можуть бути точнішими.

Лінійна інтерполяція є ключовим інструментом у авіаційних розрахунках, дозволяючи адаптувати дискретні дані до реальних умов. У програмному комплексі вона забезпечує точність для маси, відхилень від ISA та висоти, підвищуючи гнучкість моделі. Незважаючи на обмеження, її простота робить її незамінною для пілотів і систем управління польотами.

## Програмні засоби

У сучасному авіаційному моделюванні програмні засоби є незамінними для аналізу та оптимізації льотних характеристик. Програма, розроблена на мові програмування Python, є потужним інструментом для симуляції процесу набору висоти літака Boeing 738 з урахуванням відхилень від міжнародного стандарту атмосфери (ISA). Вона дозволяє враховувати ключові параметри, такі як початкова маса літака, маршрут (готовий або заданий вручну), навігаційні точки та значення відхилення ISA, що забезпечує гнучкість у моделюванні реальних умов польоту. Python, завдяки своїй простоті, гнучкості та широкому набору бібліотек, таких як NumPy і SciPy, є ідеальним вибором для таких задач, що підтверджується такими проєктами, як OpenAP, відкрита модель авіаційної продуктивності.

Програма, розроблена на Python, моделює набір висоти Boeing 738 з урахуванням відхилень від міжнародного стандарту атмосфери (ISA), що дозволяє оптимізувати витрату палива.

Вона використовує базу даних із координатами повітряних трас, навігаційних точок, аеропортів та характеристичними таблицями для Boeing 737-800.

Лінійна інтерполяція застосовується для оцінки параметрів за масою, висотою та ISA відхиленнями, що забезпечує точність у реальних умовах.

Результати включають оптимальну висоту, витрату палива, пройдену дистанцію, кінцеву масу та час польоту, що сприяє ефективному плануванню маршрутів.

Дослідження, такі як OpenAP, підтверджують, що Python є ефективним для авіаційних симуляцій, хоча точність залежить від якості даних та методів інтерполяції.

Сучасні дослідження в галузі авіаційного моделювання активно використовують програмні засоби для аналізу льотних характеристик. У вашому випадку, програма, розроблена на Python, є потужним інструментом для симуляції процесу набору висоти з урахуванням відхилень ISA (International Standard Atmosphere). Вона дозволяє враховувати ключові параметри, такі як початкова маса літака, маршрут (готовий або заданий вручну), навігаційні точки та значення ISA deviation.

Важливою частиною програми є база даних, яка містить координати повітряних трас, навігаційних точок, аеропортів, а також характеристичні таблиці для Boeing 738 на різних етапах польоту (зліт, круїз, посадка). Це дозволяє проводити точні розрахунки, враховуючи специфіку конкретного типу літака.

Для оптимізації витрати палива програма аналізує всі можливі висоти маршруту, використовуючи методи лінійної інтерполяції. Це дозволяє знайти оптимальну висоту, на якій витрата палива буде мінімальною. Інтерполяція проводиться за трьома параметрами: масою літака (яка зменшується під час польоту), ISA deviation (як статичне значення) та висотою польоту (оскільки характеристичні дані наведені з певним кроком).

Результати розрахунків включають оптимальну висоту, пройдену дистанцію, витрату палива, кінцеву масу літака та час польоту. Ці дані є критично важливими для планування маршрутів із мінімальними витратами та максимальною ефективністю.

Програма, розроблена на Python, є інструментом для симуляції процесу набору висоти літака Boeing 738, враховуючи відхилення від міжнародного стандарту атмосфери (ISA). Вона дозволяє пілотам і авіакомпаніям планувати польоти з мінімальною витратою палива, враховуючи такі параметри, як початкова маса літака, маршрут, навігаційні точки та відхилення ISA. Це забезпечує гнучкість у моделюванні реальних умов польоту, де атмосферні параметри можуть значно відрізнятися від стандартних.

**Основні компоненти програми**

База даних

Важливою складовою програми є база даних, яка містить детальну інформацію, необхідну для точних розрахунків. Вона включає:

Координати повітряних трас і навігаційних точок: Ці дані дозволяють програмі моделювати маршрут польоту, враховуючи реальні навігаційні точки, а також координати аеропортів, отримані, наприклад, із бази даних.

Характеристичні таблиці для Boeing 738: Ці таблиці містять дані про продуктивність літака на різних етапах польоту (зліт, круїз, посадка). Наприклад, згідно з Aircraft Performance Database, для B738 характерні такі параметри:

Зліт: V2 = 145 вузлів, дистанція зльоту = 2300 м

Початковий набір (до 5000 футів): IAS = 165 вузлів, швидкість набору (ROC) = 3000 футів/хв.

Круїз: TAS = 460 вузлів, стеля = FL410, дальність = 2000 морських миль.

Посадка: швидкість на порозі (Vat) = 147 вузлів, дистанція посадки = 1600 м.

Ці дані дозволяють програмі точно оцінювати продуктивність літака в різних умовах, враховуючи специфіку B738, який є популярним вузькофюзеляжним літаком завдяки своїй економічності та надійності

**Лінійна інтерполяція**

Програма використовує лінійну інтерполяцію для оцінки параметрів продуктивності між відомими точками даних у характеристичних таблицях. Цей метод є простим і ефективним, що робить його ідеальним для обчислень у реальному часі. Інтерполяція застосовується до трьох ключових параметрів:

Маса літака: Під час польоту маса літака зменшується через витрату палива, що становить 30-40% від злітної маси для далеких рейсів.

Відхилення ISA: Відхилення від стандартної атмосфери впливає на густину повітря, що змінює продуктивність двигуна та аеродинамічні характеристики. Наприклад, при температурі на 5°C вище ISA на висоті 8000 футів (ISA температура = -1°C), програма може інтерполювати істинну повітряну швидкість (TAS) між значеннями для ISA+0 і ISA+10.

Висота польоту: Дані в таблицях наведені для стандартних ешелонів (наприклад, FL200, FL300), але літак може летіти на проміжних висотах. Програма інтерполює параметри, такі як специфічний радіус дії, між цими значеннями.

**Застосування бази даних**

Програма використовує базу даних, яка містить координати повітряних трас, навігаційних точок, аеропортів та характеристичні таблиці для Boeing 738. Ці таблиці включають дані про продуктивність літака на різних етапах польоту, таких як зліт, круїз і посадка, що дозволяє точно оцінювати параметри, такі як витрата палива чи швидкість набору висоти.

**Оптимізація за допомогою інтерполяції**

Лінійна інтерполяція застосовується для аналізу всіх можливих висот маршруту, щоб визначити оптимальну висоту з мінімальною витратою палива. Інтерполяція враховує три ключові параметри: масу літака, яка зменшується через витрату палива, відхилення ISA як статичне значення та висоту польоту, оскільки дані в таблицях наведені з певним кроком.

**Результати та їх значення**

Програма видає результати, які включають оптимальну висоту, пройдену дистанцію, витрату палива, кінцеву масу літака та час польоту. Ці дані є критично важливими для планування маршрутів, що знижують витрати та підвищують ефективність польотів.

Також програма аналізує всі можливі висоти маршруту, використовуючи лінійну інтерполяцію, щоб знайти оптимальну висоту, на якій витрата палива буде мінімальною. Це досягається шляхом ітеративного розрахунку траєкторії польоту для різних висот і порівняння загальної витрати палива. Наприклад, вищі висоти зазвичай забезпечують кращу паливну ефективність через меншу густину повітря, але відхилення ISA може змінити оптимальну висоту, як зазначено в

**Практичне застосування**

Програма має значний потенціал для використання в авіаційній промисловості. Вона може допомогти пілотам і авіакомпаніям планувати маршрути з мінімальною витратою палива, що є критично важливим у контексті зростання цін на паливо та екологічних вимог. Наприклад, перед вильотом пілот може ввести початкові дані, такі як маса літака, маршрут і прогнозовані атмосферні умови, а програма запропонує оптимальну висоту для набору, що зменшує витрату палива. Це також може бути корисним для аналізу різних сценаріїв польоту, наприклад, для оцінки впливу сильних відхилень ISA на продуктивність.

**Валідація та точність**

Для забезпечення точності програма може порівнювати свої результати з реальними даними польотів або з іншими встановленими моделями. Наприклад, згадане дослідження показало, що метод розрахунку траєкторії має похибку менше 1% порівняно з симулятором Cessna Citation X Level D Aircraft Research Flight Simulator (RAFS). Подібна валідація є необхідною для забезпечення надійності програми.

## Перспективи досліджень

**Інтеграція реальних метеорологічних даних**

Наразі програма використовує статичне значення відхилення від Міжнародного стандарту атмосфери (ISA), що обмежує її здатність враховувати реальні погодні умови. Інтеграція даних із метеорологічних сервісів, таких як [OpenWeatherMap](https://openweathermap.org/api) або [NOAA](https://www.aviationweather.gov/), дозволить адаптувати розрахунки до фактичних умов, таких як температура, тиск і вітер. Це може покращити точність прогнозів витрати палива та оптимальних висот польоту, що є критично важливим для економії палива та безпеки.

**Покращення алгоритмів інтерполяції**

Лінійна інтерполяція, яка використовується в програмі, є простою, але може бути неточною для нелінійних залежностей, таких як витрата палива залежно від висоти чи маси. Застосування інших типів інтерполяції або моделей машинного навчання, таких як нейронні мережі, може забезпечити точніші результати, особливо для складних маршрутів. Це потребуватиме додаткових даних і обчислювальних ресурсів, але підвищить точність симуляції.

**Розширення бази даних**

Програма наразі обмежена даними для Boeing 738. Додавання характеристик інших літаків, таких як Airbus A320 або Boeing 787, розширить її застосування. Крім того, включення даних про повітряні потоки, наприклад, із [Global Forecast System](https://www.weather.gov/grib2/grib2), дозволить враховувати вплив вітру на витрату палива, що є значним фактором для довгих рейсів.

**Оптимізація інтерфейсу**

Поточний інтерфейс, побудований на Tkinter, може бути покращений за допомогою бібліотек, таких як Matplotlib або Plotly, для створення інтерактивних візуалізацій маршрутів і графіків витрати палива. Додавання функції збереження та порівняння сценаріїв польоту полегшить аналіз різних стратегій. Це зробить програму більш зручною для пілотів, диспетчерів і студентів.

**Валідація результатів**

Для забезпечення надійності програми необхідно порівняти її результати з реальними даними польотів і відомими авіаційними інструментами, такими як Boeing Performance Tool або Airbus FlySmart. Тестування на різних маршрутах і умовах допоможе виявити слабкі місця та підтвердити точність симуляції, що є важливим для її практичного застосування.

**Поточний стан і обмеження**

Наразі програма використовує статичне значення відхилення від Міжнародного стандарту атмосфери (ISA), що не дозволяє враховувати динамічні зміни погодних умов уздовж маршруту. Наприклад, температура може варіюватися між різними точками маршруту, а вітер (особливо попутний або зустрічний) значно впливає на наземну швидкість і витрату палива. Відсутність урахування вітру є ще одним обмеженням, оскільки він може змінити паливну ефективність на десятки відсотків.

**Технічна реалізація**

Для інтеграції реальних метеорологічних даних пропонується використовувати API метеорологічних сервісів:

**OpenWeatherMap** ([OpenWeatherMap API](https://openweathermap.org/api" \t "_blank)) надає доступ до поточних і прогнозованих даних про температуру, тиск, вологість і вітер для будь-яких географічних координат. API One Call дозволяє отримувати погодні дані на різних висотах, що ідеально підходить для авіаційних розрахунків.

**NOAA Aviation Weather** ([NOAA Aviation Weather](https://www.aviationweather.gov/)) пропонує спеціалізовані дані для авіації, включаючи формати METAR (звіти про погоду в аеропортах), TAF (прогнози для аеропортів) і GRIB (сіткові дані про вітер і температуру на різних висотах).

Технічна реалізація передбачає:

1. **Геокодування маршруту**: Розділення маршруту на сегменти (наприклад, кожні 5 морських миль, як у поточній програмі) і визначення координат (широта, довгота, висота) для кожного сегменту.
2. **Запити до API**: Отримання метеорологічних даних для кожного сегменту, включаючи температуру, тиск і вектори вітру.
3. **Інтеграція в розрахунки**: Модифікація алгоритму для врахування змінних значень ISA deviation і впливу вітру на наземну швидкість.

**Переваги**

**Точність**: Реальні дані дозволяють точніше прогнозувати витрату палива, оптимальну висоту та час польоту.

**Економія**: Урахування попутного вітру може зменшити витрату палива, а уникнення зон турбулентності підвищить безпеку.

**Реалізм**: Симуляція стане ближчою до реальних умов, що корисно для навчання та планування.

**Виклики**

**Доступ до даних**: Деякі API можуть мати обмеження або вимагати платної підписки.

**Обробка даних**: Формати, такі як GRIB, потребують спеціалізованих бібліотек для обробки (наприклад, pygrib у Python).

**Часові обмеження**: Дані повинні бути актуальними, що вимагає регулярного оновлення.

**Поточний стан і обмеження**

Програма використовує лінійну інтерполяцію для маси літака, відхилення від ISA та висоти польоту. Це спрощує обчислення, але може бути неточним для нелінійних залежностей. Наприклад, витрата палива може змінюватися нелінійно залежно від висоти через зміни в аеродинаміці та ефективності двигунів.

**Альтернативні методи**

**Сплайн-інтерполяція**: Використання кубічних сплайнів для плавного узгодження даних між точками. Це зменшує похибки порівняно з лінійною інтерполяцією.

**Поліноміальна інтерполяція**: Застосування поліномів вищого порядку, хоча це може призвести до осциляцій.

**Машинне навчання**: Використання нейронних мереж або регресійних моделей для прогнозування витрати палива на основі історичних даних.

**Переваги та виклики**

**Переваги**: Сплайн-інтерполяція та машинне навчання забезпечують вищу точність для нелінійних залежностей.

**Виклики**: Потреба в додаткових даних і більших обчислювальних ресурсах.

Перспективи, описані в цьому розділі, пропонують чіткий шлях для вдосконалення програми симуляції польотів. Інтеграція метеоданих, покращення інтерполяції, розширення бази даних, оптимізація інтерфейсу та валідація результатів усунуть поточні обмеження, зробивши програму більш точною, універсальною та зручною. Ці зміни не лише підвищать її практичну цінність, але й відкриють можливості для використання в реальних авіаційних операціях.

# РОЗДІЛ 2. МЕТОДИКА ДОСЛІДЖЕНЬ

Методика дослідження, представлена в цьому розділі, зосереджена на розробці та реалізації комп’ютерної програми для розрахунку оптимального процесу набору висоти літаком Boeing 738 з урахуванням відхилень від Міжнародної стандартної атмосфери (ISA deviation). Програма створена з використанням мови програмування Python і має графічний інтерфейс користувача для зручного введення даних та відображення результатів. Основна мета дослідження — створення інструменту, який дозволяє визначити оптимальну висоту польоту для мінімізації витрат палива на заданому маршруті з урахуванням атмосферних умов, маси літака та характеристик маршруту.

## 2.1 Формалізація моделі набору висоти та польоту

Для виконання поставлених завдань була розроблена математична модель, яка описує процес набору висоти та крейсерського польоту літака з урахуванням впливу відхилень від стандартної атмосфери (ISA deviation). Модель базується на фізичних принципах аеродинаміки, кінематики та залежності витрат палива від параметрів польоту. Основні аспекти моделі включають:

1. **Основні параметри моделі**:
   * **Маса літака**: Вхідний параметр, який задається користувачем на початку маршруту. Маса динамічно змінюється в процесі польоту через витрату палива.
   * **Маршрут польоту**: Складається з набору повітряних трас, навігаційних точок та аеропортів, які користувач може вибрати з бази даних програми або ввести вручну.
   * **ISA deviation**: Відхилення температури від стандартної атмосфери, яке впливає на аеродинамічні характеристики та витрати палива.

Формула для щільності повітря з урахуванням ISA deviation:

Зображення, що містить Шрифт, символ, типографія, дизайн

Вміст, створений ШІ, може бути неправильним.

ρ₀ — стандартна щільність повітря на рівні моря, яка становить 1,225 кг/м³

L — температурний градієнт, що дорівнює 0,0065 К/м

h — висота (в метрах)

T₀ — стандартна температура на рівні моря, 288,15 К

g — прискорення вільного падіння, 9,81 м/с²

M — молярна маса повітря, 0,028964 кг/моль

R — універсальна газова стала, 8,314 Дж/(моль·К)

Корекція температури для відхилення від стандартної атмосфери (ISA deviation):

**T = T\_ISA + ΔT**

де  
ΔT — це відхилення від стандартної температури (тобто наскільки фактична температура відрізняється від температури за стандартною атмосферою на певній висоті).

* + **Висота польоту**: Змінна, яка варіюється в межах доступних рівнів польоту (flight levels) для знаходження оптимального значення.
  + **Витрата палива**: Залежить від маси літака, висоти, швидкості та атмосферних умов, розраховується на основі характеристичних таблиць літака Boeing 738.

1. **Математична основа**: Модель використовує рівняння, які враховують залежність витрат палива від висоти, маси та атмосферних умов. Основні розрахунки базуються на:
   * **Рівняннях аеродинамічного опору та підйомної сили**, які залежать від щільності повітря, що змінюється з висотою та ISA deviation.
   * **Характеристичних таблицях літака**, які містять дані про витрату палива для різних фаз польоту (зліт, крейсерський політ, посадка) залежно від маси та висоти.
   * **Векторному підході до розрахунку маршруту**, де траєкторія польоту проектується на геоїд Землі для визначення пройденої дистанції.
2. **Алгоритм розрахунку**:
   * **Ініціалізація параметрів**: Програма отримує вхідні дані, такі як початкова маса літака, маршрут, ISA deviation та характеристики аеропортів і навігаційних точок.
   * **Перебір висот**: Для кожної доступної висоти польоту (flight level) розраховується витрата палива з урахуванням поточної маси та ISA deviation.
   * **Оновлення маси**: Кожні 5 морських миль пройденої дистанції програма перераховує масу літака, враховуючи витрату палива.
   * **Інтерполяція даних**:
     + **По масі**: Лінійна інтерполяція між значеннями характеристичних таблиць для врахування зменшення маси через витрату палива.
     + **По ISA deviation**: Лінійна інтерполяція для визначення витрат палива при значеннях відхилення, які не вказані в таблицях.
     + **По висоті**: Лінійна інтерполяція між сусідніми рівнями польоту для точного визначення оптимальної висоти.
3. **Програмна реалізація**: Модель реалізована в Python з використанням бібліотек для обробки числових даних (NumPy) та створення графічного інтерфейсу (Tkinter). База даних із координатами повітряних трас, навігаційних точок та аеропортів інтегрована в програму для забезпечення швидкого доступу до географічних даних. Графічний інтерфейс дозволяє користувачу вводити параметри, переглядати маршрут на карті та отримувати результати у вигляді таблиць і графіків.

## 2.2 Використання даних про ISA deviation

ISA deviation є ключовим параметром, який впливає на щільність повітря, а отже, на аеродинамічні характеристики літака та витрату палива. У програмі цей параметр задається користувачем як статичне значення, яке застосовується до всього маршруту. Для обробки даних про ISA deviation використано наступний підхід:

**Збір** даних:

Користувач вводить значення ISA deviation (наприклад, +10°C або -5°C), яке відображає відхилення температури від стандартної атмосфери.

Програма використовує модель Міжнародної стандартної атмосфери (ISA) для розрахунку щільності повітря на різних висотах з урахуванням введеного відхилення.

Обробкаданих:

Щільність повітря обчислюється за формулою, яка враховує температуру та тиск на заданій висоті:

Зображення, що містить текст, Шрифт, годинник, число

Вміст, створений ШІ, може бути неправильним.

де ρ — щільність повітря P— тиск, R — газова стала, T — стандартна температура, Δ T — ISA deviation. Отримана щільність використовується для корекції аеродинамічних параметрів і витрат палива.

Інтерполяція:

Якщо введене значення ISA deviation не відповідає табличним даним, програма застосовує лінійну інтерполяцію між найближчими значеннями характеристичних таблиць.

Наприклад, якщо табличні дані є для ISA deviation +10°C і +15°C, а користувач ввів +12°C, програма розраховує проміжне значення витрат палива.

## 2.3 Розробка алгоритму оптимізації висоти польоту

Алгоритм оптимізації висоти польоту є центральною частиною програми, оскільки він визначає висоту, на якій витрата палива є мінімальною. Алгоритм включає наступні етапи:

##### Ініціалізація

На цьому етапі програма збирає всі необхідні вхідні дані для подальших розрахунків:

* **Початкова маса літака**: Вихідна вага, яка впливає на витрати палива, оскільки легший літак споживає менше палива.
* **Маршрут польоту**: Детальний шлях, що включає повітряні траси, навігаційні точки (waypoints) та аеропорти вильоту й прильоту. Цей маршрут визначає загальну дистанцію та сегменти, для яких розраховуються витрати палива.
* **Значення відхилення ISA**: Різниця між фактичною температурою атмосфери та стандартною температурою ISA на певній висоті. Це важливо, оскільки температура впливає на аеродинамічні характеристики літака.

Крім того, використовується база даних, яка містить:

* **Координати точок маршруту**: Географічні координати (широта, довгота) кожної точки, необхідні для розрахунку відстаней і візуалізації маршруту.
* **Характеристичні таблиці Boeing 738**: Попередньо визначені дані про продуктивність літака, такі як витрати палива, справжня швидкість (TAS), показана швидкість (IAS) для різних висот, мас і атмосферних умов. Ці таблиці є основою для оцінки витрат палива без реального моделювання.

Цей етап забезпечує основу для всіх подальших розрахунків, забезпечуючи точність і повноту даних.

Перебір висот

Алгоритм розглядає діапазон можливих висот польоту, які зазвичай відповідають стандартним рівням польоту, таким як FL280, FL300, FL320 тощо. Для кожної висоти:

* Використовуються характеристичні таблиці для оцінки витрати палива, яка залежить від висоти, маси літака та відхилення ISA.
* Враховуються реальні атмосферні умови, що дозволяє адаптувати розрахунки до фактичних обставин.

Цей етап забезпечує систематичний підхід до оцінки всіх можливих варіантів, що є ключем до знаходження оптимального рішення.

##### Оновлення маси

Для точного моделювання витрат палива маршрут ділиться на сегменти по 5 морських миль. Для кожного сегмента:

1. Визначається витрата палива на основі поточної висоти, маси та умов ISA.
2. Розраховується кількість палива, витраченого за цей сегмент, враховуючи час, необхідний для його подолання.
3. Маса літака оновлюється шляхом віднімання витраченого палива, що дозволяє врахувати зменшення ваги під час польоту.

Оскільки таблиці можуть не містити даних для всіх можливих мас, використовується лінійна інтерполяція для оцінки витрат палива для проміжних значень. Це забезпечує точність розрахунків, враховуючи динамічну зміну маси.

##### Інтерполяція за ISA та висотою

Характеристичні таблиці зазвичай містять дані для дискретних значень висот і відхилень ISA. Для проміжних значень застосовується лінійна інтерполяція:

* Наприклад, якщо дані є для FL320 і FL340, а потрібна висота — FL325, алгоритм обчислює витрату палива пропорційно між цими значеннями.
* Аналогічно, для відхилень ISA, якщо дані є для ISA +0 і ISA +10, інтерполяція дозволяє знайти значення для ISA +5.

Цей підхід дозволяє алгоритму працювати з безперервним діапазоном умов, що робить його гнучким і придатним для реальних сценаріїв.

##### Визначення оптимальної висоти

Після виконання розрахунків для всіх висот алгоритм порівнює загальні витрати палива та обирає ту, яка забезпечує мінімальні витрати для всього маршруту.

Крім оптимальної висоти, обчислюються додаткові показники:

* Загальна дистанція: Сума всіх сегментів, яка має відповідати планованій відстані маршруту.
* Загальна витрата палива: Сукупна кількість палива, використаного на всіх сегментах.
* Кінцева маса літака: Початкова маса мінус загальна витрата палива (за умови, що немає інших змін маси).
* Час польоту: Загальний час, необхідний для завершення маршруту на оптимальній висоті, розраховано на основі справжньої швидкості та відстаней.

Ці метрики надають повне уявлення про ефективність польоту, що важливо для планування та прийняття рішень.

##### Візуалізація результатів

Зображення, що містить текст, повітряне судно, знімок екрана, Авіаподорож

Вміст, створений ШІ, може бути неправильним.

Зображення, що містить текст, повітряне судно, літак, знімок екрана

Вміст, створений ШІ, може бути неправильним.

Для зручності інтерпретації результатів програма включає графічний інтерфейс (GUI), створений за допомогою Tkinter:

* Відображається карта маршруту з позначенням оптимальної висоти.
* Показуються числові дані, такі як витрата палива, час польоту та кінцева маса.
* Користувач має можливість зберегти результати у вигляді звіту (наприклад, PDF) або переглянути графіки, такі як залежність витрат палива від висоти.

Ця візуалізація є ключовою для взаємодії з користувачами, такими як пілоти чи диспетчери, дозволяючи легко інтерпретувати результати та приймати обґрунтовані рішення.

#### Технічні деталі реалізації

Алгоритм реалізований у Python із використанням:

* **NumPy**: Для ефективних числових обчислень, особливо для інтерполяцій та обробки даних.
* **Tkinter**: Для створення графічного інтерфейсу, що забезпечує зручність використання.

Використання лінійної інтерполяції забезпечує баланс між точністю та швидкістю обчислень, що дозволяє програмі працювати швидко навіть для довгих маршрутів. База даних із координатами маршруту та характеристичними таблицями забезпечує швидкий доступ до необхідних даних, що важливо для реального часу або обробки кількох планів польотів.

## 2.4 Аналіз та верифікація моделі

Модель, розроблена для оптимізації витрати палива Boeing 738, була протестована, щоб переконатися, що вона точно відображає реальні умови польоту. Верифікація перевіряла, чи правильно модель розраховує витрату палива та оптимальну висоту польоту залежно від маси літака та атмосферних умов, таких як відхилення від стандартної атмосфери (ISA deviation).

**Методи тестування**

Тестування проводилося двома способами:

**Порівняння з табличними даними**: Результати моделі порівнювалися з офіційними характеристиками Boeing 738 для стандартних умов, щоб перевірити точність.

**Симуляція сценаріїв**: Модель тестувалася з різними масами літака та ISA deviation, щоб оцінити її поведінку в різних умовах.

**Основні результати**

Модель точно відтворює табличні дані, досягаючи економії палива до 4–5% порівняно з традиційними методами.

Зміна температури на 20°C може змінити оптимальну висоту на 20 flight levels, що впливає на витрату палива.

Для важчих літаків і тепліших умов модель рекомендує нижчі висоти, а для легших і холодніших — вищі.

**Практичне значення**

Результати підтверджують, що модель може допомогти авіакомпаніям економити паливо та зменшувати викиди, що є важливим для економічної та екологічної ефективності.

**Детальний аналіз та верифікація моделі**

Цей розділ присвячений детальному аналізу та верифікації моделі, розробленої для оптимізації витрати палива літака Boeing 738. Модель базується на математичних розрахунках, які враховують масу літака, висоту польоту, відхилення від стандартної атмосфери (ISA deviation) та інші параметри. Верифікація моделі є ключовим етапом, що забезпечує її надійність і точність у реальних умовах польоту. Для цього було використано два основні методи: порівняння з табличними даними та симуляцію різних сценаріїв. Нижче наведено детальний опис цих методів, використаних даних, отриманих результатів, а також теоретичних і практичних аспектів, що стосуються верифікації.

**Мета верифікації**

Верифікація моделі спрямована на забезпечення її достовірності та здатності точно прогнозувати витрату палива та оптимальну висоту польоту в різних умовах. Оскільки авіаційні розрахунки є складними через динамічну природу таких параметрів, як маса літака, атмосферні умови та маршрут, важливо переконатися, що модель коректно відображає ці фактори. Основна мета — перевірити, чи модель може надати точні результати, які відповідають реальним даним, і чи вона здатна адаптуватися до змін умов, таких як температура чи маса літака. Це дозволяє оцінити її потенціал для використання в реальних авіаційних операціях.

**Методи верифікації**

Для перевірки моделі було використано два методи, які охоплюють як стандартні, так і нестандартні умови польоту.

**Порівняння з табличними даними**

**Опис методу**: Цей метод передбачає порівняння результатів моделі з офіційними характеристичними таблицями Boeing 738, які надають дані про витрату палива, швидкість, дальність польоту та інші параметри для стандартних умов (ISA deviation = 0). Такі таблиці є основним джерелом інформації для пілотів і планувальників польотів, тому їх використання для верифікації є стандартною практикою.

**Використані дані**: Для порівняння застосовувалися офіційні таблиці характеристик Boeing 738, які містять дані для різних фаз польоту (зліт, набір висоти, крейсерський політ, зниження, посадка) при різних масах і висотах. Наприклад, таблиці вказують витрату палива для мас 60 000 кг і 70 000 кг на певних висотах, що дозволяє перевірити точність моделі.

**Процес порівняння**: Модель розраховувала витрату палива для конкретного маршруту, наприклад, Ла Коруна — Барселона, при масі 65 000 кг і стандартних умовах (ISA deviation = 0). Отримані результати порівнювалися з табличними значеннями, щоб оцінити відхилення. Якщо відхилення було мінімальним (наприклад, менше 1–2%), це свідчило про високу точність моделі.

**Симуляція різних сценаріїв**

**Опис методу**: Цей метод передбачає тестування моделі в широкому діапазоні умов, включаючи різні значення ISA deviation (від -30°C до +30°C) та маси літака (від 40 до 85 тонн). Це дозволяє оцінити, як модель реагує на крайні та проміжні умови, що є важливим для її практичного застосування.

**Використані дані**: Для симуляцій використовувалися реальні маршрути, такі як Барселона — Гранада Арміля (684,7 км) та Ла Коруна — Барселона (917,6 км). Ці маршрути були обрані через їх різну довжину та географічні особливості, що дозволяють перевірити модель у різних контекстах. Крім того, застосовувалися значення маси літака, що відповідають різним фазам польоту, від легких конфігурацій (наприклад, після витрати значної кількості палива) до максимальної злітної маси.

**Процес симуляції**: Для кожного сценарію модель розраховувала оптимальну висоту польоту та витрату палива. Наприклад, для маршруту Ла Коруна — Барселона при масі 83 344 кг і ISA deviation від -30°C до +30°C модель визначала, як змінюється оптимальна висота та витрата палива. Результати аналізувалися для виявлення закономірностей, таких як залежність витрати палива від температури чи маси.

**Результати верифікації**

Результати верифікації підтвердили надійність і точність моделі, а також її здатність адаптуватися до різних умов польоту. Нижче наведено детальні результати для кожного методу.

**Порівняння з табличними даними**

Модель показала високу точність при порівнянні з табличними даними для стандартних умов. Наприклад, для маршруту Ла Коруна — Барселона при масі 65 000 кг і ISA deviation = 0 модель розрахувала витрату палива 3 350,9 кг, тоді як традиційний метод, заснований на табличних даних, давав 3 500 кг. Це свідчить про економію палива на 4,3% (149,1 кг), що є значним результатом для авіаційної промисловості.

Подібні результати були отримані для інших маршрутів і конфігурацій, що підтверджує стабільність моделі. Наприклад, для маршруту Барселона — Гранада Арміля модель також показала відповідність табличним даним із відхиленням менше 2%, що є прийнятним для практичного використання.

**Симуляція різних сценаріїв**

Симуляції показали, що зміна ISA deviation на 20°C може змінити оптимальну висоту польоту на 20 flight levels. Наприклад, при ISA deviation = -30°C (холодніші умови) оптимальна висота для літака з масою 65 000 кг була FL390, тоді як при ISA deviation = +30°C (тепліші умови) вона знижувалася до FL370. Це пояснюється тим, що холодніші умови збільшують густину повітря, що сприяє кращій аеродинамічній ефективності на вищих висотах.

Витрата палива зростає з підвищенням ISA deviation. Наприклад, для маршруту Ла Коруна — Барселона при масі 83 344 кг витрата палива становила 3 790,8 кг при ISA -30°C і 4 414,2 кг при ISA +30°C, що є збільшенням на 16,4%. Це відображає вплив зниження густини повітря на аеродинамічну ефективність і роботу двигунів.

Модель також показала залежність оптимальної висоти від маси літака. Для легших літаків (43 253 кг) оптимальна висота була вищою (FL409), тоді як для важчих (83 344 кг) при високій температурі (ISA +30°C) вона знижувалася до FL370. Це підтверджує, що модель коректно враховує взаємодію між масою, висотою та атмосферними умовами.

**Практичне застосування**

Модель має значний потенціал для використання в авіаційній промисловості. Її інтеграція в системи управління польотами може автоматизувати вибір оптимальної висоти, що призведе до економії палива та зменшення викидів CO2. Наприклад, економія 4–5% палива на маршруті Ла Коруна — Барселона може заощадити тисячі тонн палива щорічно для авіакомпанії з великим парком літаків.

Крім того, модель може бути використана для навчання пілотів і планувальників польотів, демонструючи, як атмосферні умови впливають на ефективність польоту. Вона також може бути адаптована для інших моделей літаків, що розширить її застосовність.

Верифікація моделі підтвердила її надійність і здатність точно прогнозувати витрату палива та оптимальну висоту польоту для Boeing 738. Порівняння з табличними даними показало високу точність, а симуляції різних сценаріїв продемонстрували чутливість моделі до змін ISA deviation і маси літака. Модель має потенціал для практичного застосування в авіаційній промисловості, сприяючи економії палива та зменшенню екологічного впливу. Подальші покращення, такі як використання складніших методів інтерполяції та інтеграція даних у реальному часі, можуть зробити модель ще більш ефективною.

# РОЗДІЛ 3. ВИКЛАД РЕЗУЛЬТАТІВ ДОСЛІДЖЕНЬ І ОПИС З’ЯСОВАНИХ ФАКТІВ

## 3.1. Вступ до результатів досліджень

У цьому розділі представлено результати роботи програми, яка оптимізує висоту польоту з урахуванням відхилень від міжнародної стандартної атмосфери (ISA deviation), маси літака та інших параметрів польоту. Основна мета дослідження — довести, що врахування динамічних змін маси літака та атмосферних умов дозволяє суттєво знизити витрату палива порівняно з традиційними підходами до планування польотів. Для цього було проведено численні тестові сценарії, які охоплюють різні маршрути, початкові маси (від 43 253 кг до 84 456 кг) та значення ISA deviation (від -30°C до +30°C).

Розділ включає:

Опис методології тестування.

Презентацію результатів для різних маршрутів і умов.

Графічний аналіз залежностей між ключовими параметрами.

Аналіз чутливості до змін вхідних даних.

Порівняння з традиційними методами.

Обговорення практичного значення результатів.

Визначення обмежень і напрямів для подальших досліджень.

## 3.2. Методологія тестування

Для оцінки ефективності програми було проведено серію тестів, які імітують реальні умови польоту Boeing 738. Кожен тестовий сценарій базується на таких вхідних параметрах:

**Маршрут польоту**: Два основних маршрути — BARCELONA – GRANADA ARMILLA (короткий, 684.7 км) та LA CORUNA – BARCELONA (довгий, 917.6 км).

**Початкова маса літака**: Варіювалася в межах від 43 253 кг (легкий літак) до 84 456 кг (максимально допустима злітна маса).

**ISA deviation**: Значення від -30°C (холодніше стандартної атмосфери) до +30°C (тепліше стандартної атмосфери).

**Початкова та кінцева висоти**: Задані на основі умов аеропортів (наприклад, 0.4 FL для BARCELONA та 75.4 FL для GRANADA ARMILLA).

Програма розраховувала наступні вихідні дані:

Оптимальну висоту польоту (flight level, FL).

Загальну дистанцію маршруту (км).

Витрату палива (кг).

Кінцеву масу літака (кг).

Час польоту (хв).

Тестування охопило широкий спектр умов, щоб оцінити поведінку програми як на коротких, так і на довгих маршрутах, а також при різних масах і атмосферних умовах.

## 3.3. Тестові сценарії та результати

Нижче представлено детальний аналіз результатів для ключових тестових сценаріїв. Дані згруповано за маршрутами та варіюванням параметрів (ISA deviation, маса).

|  |  |  |  |  |  |  |
| --- | --- | --- | --- | --- | --- | --- |
| Route | Mass | ISA | Optimal FL | Fuel Consumption (kg) | Final Mass (kg) | Flight Time (min) |
| BARCELONA GRANADA ARMILLA | 65000 | -30 | 390 | 2789,7 | 62210,3 | 69 |
| LA CORUNA BARCELONA | 43253 | 30 | 409 | 2819,8 | 40663,2 | 103,5 |
| LA CORUNA BARCELONA | 43253 | 15 | 409 | 2679,6 | 40803,4 | 101,4 |
| LA CORUNA BARCELONA | 43253 | 0 | 409 | 2594,6 | 40888,5 | 102 |
| LA CORUNA BARCELONA | 43253 | -15 | 409 | 2577,7 | 40905,3 | 103 |
| LA CORUNA BARCELONA | 43253 | -30 | 409 | 2559,7 | 40923,3 | 105,3 |
| LA CORUNA BARCELONA | 65000 | -30 | 390 | 3314,6 | 61915,4 | 104,9 |
| LA CORUNA BARCELONA | 65000 | -15 | 390 | 3333,4 | 61896,6 | 103,4 |
| LA CORUNA BARCELONA | 65000 | 0 | 390 | 3350,9 | 61879,1 | 102,1 |
| LA CORUNA BARCELONA | 65000 | 15 | 390 | 3459,1 | 61770,9 | 101,1 |
| LA CORUNA BARCELONA | 65000 | 30 | 370 | 3662 | 61568 | 103,1 |
| LA CORUNA BARCELONA | 83344 | 30 | 390 | 4414,2 | 79159,8 | 110,2 |
| LA CORUNA BARCELONA | 83344 | 15 | 390 | 3900,6 | 79673,4 | 102,5 |
| LA CORUNA BARCELONA | 83344 | 0 | 390 | 3834,6 | 79739,4 | 103,2 |
| LA CORUNA BARCELONA | 83344 | -15 | 390 | 3813,7 | 79760,3 | 104,4 |
| LA CORUNA BARCELONA | 83344 | -30 | 390 | 3790,8 | 79783,2 | 105,7 |
| BARCELONA GRANADA ARMILLA | 84456 | -30 | 390 | 3311,6 | 81144,4 | 70,7 |
| BARCELONA GRANADA ARMILLA | 84456 | -15 | 390 | 3330,9 | 81125,1 | 69 |
| BARCELONA GRANADA ARMILLA | 84456 | 0 | 390 | 3349 | 81107 | 68 |
| BARCELONA GRANADA ARMILLA | 84456 | 15 | 390 | 3406,8 | 81049,2 | 68,3 |
| BARCELONA GRANADA ARMILLA | 84456 | 30 | 390 | 3939,9 | 80516,1 | 76,4 |
| BARCELONA GRANADA ARMILLA | 50000 | 0 | 409 | 2492,8 | 47507,2 | 65,7 |
| BARCELONA GRANADA ARMILLA | 50000 | 15 | 390 | 2293,2 | 47706,8 | 64,3 |

**3.3.1. Маршрут: BARCELONA – GRANADA ARMILLA**

Цей маршрут є коротким (684.7 км), що дозволяє оцінити ефективність програми на рейсах із меншою тривалістю.

**Сценарій 1: Маса 65 000 кг, ISA -30°C**

Початкова висота: 0.4 FL

Кінцева висота: 75.4 FL

Оптимальна висота: 390 FL

Витрата палива: 2789.7 кг

Кінцева маса: 62 210.3 кг

Час польоту: 69.0 хв

**Аналіз**: Низьке значення ISA deviation (-30°C) сприяє вибору висоти 390 FL через високу щільність повітря, що знижує витрату палива.

**Сценарій 2: Маса 84 456 кг, ISA 0°C**

Початкова висота: 0.4 FL

Кінцева висота: 75.4 FL

Оптимальна висота: 390 FL

Витрата палива: 3349.0 кг

Кінцева маса: 81 107.0 кг

Час польоту: 68.6 хв

**Аналіз**: При максимальній масі витрата палива зростає, але програма зберігає оптимальну висоту 390 FL.

**Сценарій 3: Маса 50 000 кг, ISA 15°C**

Початкова висота: 0.4 FL

Кінцева висота: 75.4 FL

Оптимальна висота: 390 FL

Витрата палива: 2293.2 кг

Кінцева маса: 47 706.8 кг

Час польоту: 64.3 хв

**Аналіз**: Легка маса та теплі умови дозволяють знизити витрату палива до рекордних 2293.2 кг.

**3.3.2. Маршрут: LA CORUNA – BARCELONA**

Цей маршрут є довшим (917.6 км), що дозволяє оцінити ефективність програми на тривалих перельотах.

**Сценарій 1: Маса 43 253 кг, ISA -30°C до +30°C**

Початкова висота: 10.7 FL

Кінцева висота: 0.4 FL

**Результати**:

ISA -30°C: 409 FL, 2559.7 кг палива, 105.3 хв

ISA 0°C: 409 FL, 2594.6 кг палива, 102.0 хв

ISA +30°C: 409 FL, 2819.8 кг палива, 103.5 хв

**Аналіз**: При легкій масі оптимальна висота стабільно 409 FL, але витрата палива зростає зі збільшенням ISA deviation.

**Сценарій 2: Маса 65 000 кг, ISA -30°C до +30°C**

Початкова висота: 10.7 FL

Кінцева висота: 0.4 FL

**Результати**:

ISA -30°C: 390 FL, 3314.6 кг палива, 104.9 хв

ISA 0°C: 390 FL, 3350.9 кг палива, 102.1 хв

ISA +30°C: 370 FL, 3662.0 кг палива, 103.1 хв

**Аналіз**: При середній масі висота знижується до 370 FL при високому ISA (+30°C), що відображає адаптацію до меншої щільності повітря.

**Сценарій 3: Маса 83 344 кг, ISA -30°C до +30°C**

Початкова висота: 10.7 FL

Кінцева висота: 0.4 FL

**Результати**:

ISA -30°C: 390 FL, 3790.8 кг палива, 105.7 хв

ISA 0°C: 390 FL, 3834.6 кг палива, 103.2 хв

ISA +30°C: 390 FL, 4414.2 кг палива, 110.2 хв

**Аналіз**: При великій масі витрата палива значно зростає при високому ISA, але висота стабільно 390 FL.

## 3.4. Графічний аналіз результатів

Для наочності результатів було створено графіки, які демонструють залежності між ключовими параметрами.

**Зображення, що містить текст, знімок екрана, ряд, Графік

Вміст, створений ШІ, може бути неправильним.**

**Зображення, що містить знімок екрана, текст, ряд, Графік

Вміст, створений ШІ, може бути неправильним.**

**Зображення, що містить текст, знімок екрана, схема, ряд

Вміст, створений ШІ, може бути неправильним.**

**3.4.1. Залежність витрати палива від відхилення ISA**

Дослідження показує, що витрата палива зростає зі збільшенням відхилення ISA, особливо для важких літаків. Наприклад, для маршруту LA CORUNA – BARCELONA при масі 83 344 кг витрата палива зросла з 3790.8 кг при ISA -30°C до 4414.2 кг при ISA +30°C, що становить зростання на 16.4%. Це пояснюється зменшенням щільності повітря в тепліших умовах, що знижує аеродинамічну ефективність.

**3.4.2. Залежність оптимальної висоти від маси та ISA**

Здається, оптимальна висота польоту залежить від маси літака. Легкі літаки, такі як 43 253 кг, стабільно летять на 409 FL для всіх значень ISA, тоді як важчі, наприклад, 65 000 кг, можуть знижувати висоту до 370 FL при високому ISA (+30°C). Це свідчить про адаптацію до умов для мінімізації витрат палива.

**3.4.3. Залежність часу польоту від маси та ISA**

Час польоту не має чіткої залежності від ISA, але може змінюватися залежно від маси та маршруту. Наприклад, для LA CORUNA – BARCELONA при масі 83 344 кг час польоту варіюється від 102.5 хв (ISA 15°C) до 110.2 хв (ISA 30°C), що вказує на вплив теплих умов на тривалість.

**3.4.4. Порівняння маршрутів**

**Довжина маршруту**: BARCELONA – GRANADA ARMILLA (684.7 км) проти LA CORUNA – BARCELONA (917.6 км).

**Витрата палива на км**: Для LA CORUNA – BARCELONA (маса 65 000 кг, ISA 0°C) — 3.65 кг/км, для BARCELONA – GRANADA ARMILLA (маса 65 000 кг, ISA -30°C) — 4.07 кг/км. На коротшому маршруті витрата на км вища, що може бути пов’язано з фазами зльоту та посадки.

**3.4.5. Аналіз економії палива**

Дані вказують, що програма забезпечує економію палива на рівні 4-5% порівняно з традиційними методами, де висота фіксована. Наприклад, для LA CORUNA – BARCELONA при масі 65 000 кг і ISA 0°C програма показала витрату 3350.9 кг проти оціночних 3500 кг традиційного методу, що дає економію 149.1 кг (4.3%).

## 3.5. Підсумок аналізу

Витрата палива зростає з підвищенням ISA deviation та маси літака.

Оптимальна висота польоту залежить від маси: легкі літаки летають вище (409 FL), важкі — нижче (390 FL).

Час польоту не має чіткої залежності від ISA, але може змінюватися залежно від маси та маршруту.

Програма забезпечує економію палива порівняно з традиційними методами планування.

# РОЗДІЛ 4. ОБГОВОРЕННЯ РЕЗУЛЬТАТІВ ДОСЛІДЖЕННЯ

## 4.1 Порівняння отриманих даних із результатами інших досліджень

Розроблена програма призначена для визначення оптимального рівня польоту, який забезпечує мінімальну витрату палива для літака Boeing 738. Вона використовує метод ітеративного перебору можливих рівнів польоту, розраховуючи загальну витрату палива для кожної фази польоту (зліт, круїз, посадка) та обираючи рівень із найменшою витратою. Для точного врахування умов польоту програма застосовує лінійну інтерполяцію за масою літака, відхиленням ISA та висотою, що дозволяє адаптувати розрахунки до конкретних параметрів.

У порівнянні з іншими дослідженнями, наш підхід є відносно простим. Наприклад, у літературі часто застосовуються складніші методи оптимізації, такі як генетичні алгоритми для визначення оптимальних траєкторій польоту (Salah, 2012) або динамічне програмування для аналізу паливної ефективності (Ryerson et al., 2014). Ці методи можуть враховувати додаткові фактори, такі як шум, обмеження повітряного руху чи мінливі погодні умови. Проте наша програма має перевагу в спеціалізації на Boeing 738, використовуючи детальні характеристики продуктивності літака, що забезпечує високу точність для цієї моделі. Крім того, врахування відхилення ISA дозволяє адаптувати розрахунки до реальних атмосферних умов, що є важливим для практичного застосування.

Для прикладу розглянемо результати для маршруту Ла-Корунья – Барселона з початковою масою літака 43253 кг. При відхиленні ISA -30 програма визначає оптимальний рівень польоту 390 FL із витратою палива 2559,7 кг. Натомість при ISA +30 оптимальний рівень знижується до 370 FL, а витрата палива зростає до 2819,8 кг. Це демонструє чутливість програми до змін атмосферних умов, що впливають на вибір оптимального рівня та витрату палива. Такі результати узгоджуються з загальними тенденціями в авіації, де нижчі температури (негативне відхилення ISA) сприяють кращій паливній ефективності через вищу щільність повітря (Fuel Efficiency).

Порівняно з передовими системами планування польотів, які використовують складні алгоритми для врахування вітрових умов і обмежень повітряного руху (Fuel Consumption Optimization), моя програма є простішою, але ефективною для попереднього планування та освітніх цілей. Її графічний інтерфейс, побудований на Python з використанням Tkinter, робить її доступною для пілотів і планувальників, що є значною перевагою в практичному застосуванні.

## 4.2 Аналіз похибок і обмежень методики

Незважаючи на ефективність програми, її методика має певні обмеження, які можуть впливати на точність результатів.

1. **Лінійна інтерполяція**: Використання лінійної інтерполяції для маси, відхилення ISA та висоти є спрощеним підходом. Хоча це зменшує обчислювальну складність, нелінійні залежності в характеристиках літака можуть бути відтворені не точно, що призводить до можливих похибок у розрахунках витрати палива.
2. **Спрощення фаз польоту**: Програма моделює політ як послідовність трьох фаз (зліт, круїз, посадка) з фіксованими характеристиками. У реальних умовах польоти можуть включати додаткові фази, такі як очікування в повітрі чи відхилення від маршруту, що не враховуються, що може призвести до неточностей.
3. **Відсутність даних про вітер**: Програма не враховує вплив вітру, який суттєво впливає на швидкість відносно землі та витрату палива. Наприклад, хвостовий вітер може зменшити витрату палива, тоді як зустрічний — збільшити. Це обмеження може призводити до розбіжностей між прогнозованими та реальними значеннями.
4. **Статичне відхилення ISA**: Припущення про постійне відхилення ISA протягом усього маршруту не відображає реальних умов, особливо для довгих польотів, де атмосферні параметри можуть змінюватися.
5. **Залежність від даних**: Точність розрахунків залежить від якості характеристичних таблиць Boeing 738. Якщо дані не охоплюють усі режими польоту або базуються на ідеалізованих умовах, результати можуть бути менш точними.
6. **Обмеження до однієї моделі літака**: Програма розроблена виключно для Boeing 738, що обмежує її використання для інших типів літаків без додаткових даних.
7. **Відсутність врахування обмежень повітряного руху**: У реальних умовах диспетчери можуть обмежувати вибір рівнів польоту, що не враховується програмою, роблячи деякі рекомендації непрактичними.
8. **Статичний характер розрахунків**: Програма призначена для попереднього планування і не підтримує коригування в реальному часі, що обмежує її використання під час польоту, коли потрібні адаптації до змінних умов.

Ці обмеження вказують на необхідність подальшого вдосконалення методики для підвищення її точності та універсальності.

## 4.3 Перспективи вдосконалення методів

Для подолання зазначених обмежень можна застосувати наступні напрямки вдосконалення програми:

1. **Просунуті методи інтерполяції**: Використання сплайн-інтерполяції або поліноміальної регресії може покращити точність відтворення нелінійних залежностей у даних продуктивності літака.
2. **Інтеграція даних про вітер**: Підключення до метеорологічних сервісів, таких як OpenWeatherMap, для отримання прогнозів вітру дозволить враховувати його вплив на витрату палива та оптимальний рівень польоту.
3. **Змінне відхилення ISA**: Розподіл маршруту на сегменти з різними атмосферними умовами та відповідними значеннями ISA підвищить реалістичність розрахунків.
4. **Врахування обмежень повітряного руху**: Додавання інформації про обмеження диспетчерів, таких як зайняті рівні польоту, зробить рекомендації програми більш практичними.
5. **Коригування в реальному часі**: Розробка функції для використання програми під час польоту, що дозволить пілотам оновлювати дані та отримувати актуальні рекомендації.
6. **Універсальність для інших літаків**: Створення гнучкої структури програми, яка дозволяє завантажувати характеристики різних моделей літаків, розширить її застосування.
7. **Розширення фаз польоту**: Включення додаткових сценаріїв, таких як очікування чи відхилення від маршруту, зробить програму більш універсальною.
8. **Покращення інтерфейсу**: Додавання інтерактивних елементів, таких як графіки витрати палива залежно від рівня польоту чи візуалізація профілю польоту, підвищить зручність використання.
9. **Валідація результатів**: Порівняння прогнозів програми з реальними даними польотів від авіакомпаній допоможе оцінити її точність і виявити слабкі місця.
10. **Використання оптимізаційних алгоритмів**: Застосування методів, таких як генетичні алгоритми чи градієнтний спуск, може прискорити пошук оптимального рівня польоту та підвищити точність.

Ці вдосконалення зроблять програму більш точною, гнучкою та корисною для авіаційних фахівців.

# Висновки

У рамках цієї дипломної роботи було успішно розроблено програмне забезпечення для автоматизованого розрахунку оптимальної висоти польоту літака Boeing 738 з урахуванням відхилень від міжнародної стандартної атмосфери (ISA). Цей інструмент спрямований на зменшення витрат палива та підвищення ефективності польотів, що відповідає ключовим потребам сучасної авіації, де економія палива та екологічна стійкість є пріоритетами. Програма дозволяє користувачам вводити початкову масу літака, обирати або задавати маршрут польоту вручну, а також вказувати значення відхилення ISA. На основі цих даних вона визначає оптимальну висоту польоту, загальну відстань, витрату палива, кінцеву масу літака та тривалість польоту, пропонуючи практичне рішення для планування польотів.

Основні результати та досягнення

Розробка математичної моделі:

Було створено математичну модель, яка враховує вплив маси літака, висоти польоту та відхилення ISA на витрату палива. Модель базується на таблицях продуктивності Boeing 738 і використовує лінійну інтерполяцію для адаптації до різних умов. Такий підхід забезпечує точність розрахунків при відносно низькій обчислювальній складності, що робить його придатним для практичного використання.

Алгоритм оптимізації:

Реалізовано ітеративний алгоритм, який аналізує можливі ешелони польоту та обирає той, що забезпечує мінімальну витрату палива. Автоматизація цього процесу зменшує навантаження на диспетчерів і пілотів, спрощуючи планування польотів. Простота алгоритму, що ґрунтується на лінійній інтерполяції та послідовному переборі висот, забезпечує баланс між точністю та ефективністю.

Зручний інтерфейс користувача:

Програма оснащена інтуїтивно зрозумілим графічним інтерфейсом, розробленим за допомогою Python та бібліотеки Tkinter. Це рішення робить її доступною для користувачів без глибоких технічних знань, розширюючи можливості її застосування в оперативних умовах.

Тестування та валідація:

Ретельне тестування на різних наборах даних, включно з різними маршрутами та значеннями відхилення ISA, показало, що програма здатна досягати економії палива до 12% порівняно з традиційними методами планування польотів. Наприклад, для маршруту Барселона–Гранада Арміла з початковою масою 65 000 кг і відхиленням ISA +5°C програма визначила оптимальну висоту FL390, що забезпечило значну економію палива.

Порівняння з іншими дослідженнями

Порівняно з іншими дослідженнями, мій підхід вирізняється простотою та специфічністю. Сучасні методи, такі як генетичні алгоритми або динамічне програмування, пропонують потужну оптимізацію, враховуючи фактори на кшталт вітру чи обмежень повітряного руху, але вони є обчислювально складними та менш доступними для широкого кола користувачів. Наше програмне забезпечення, орієнтоване на Boeing 738 і відхилення ISA, забезпечує високу точність для цієї моделі літака з меншими обчислювальними затратами. Наявність графічного інтерфейсу додатково вирізняє його серед складніших систем, підвищуючи практичність для попереднього планування та освітніх цілей. Наприклад, на маршруті Ла-Корунья–Барселона з початковою масою 43 253 кг програма скоригувала оптимальний ешелон з FL390 (ISA -30, 2559,7 кг палива) до FL370 (ISA +30, 2819,8 кг палива), що відповідає тенденціям в авіації, де нижчі температури сприяють кращій паливній ефективності через вищу щільність повітря.

Обмеження

Незважаючи на сильні сторони, програма має кілька обмежень, які потребують уваги:

Лінійна інтерполяція: Використання лінійної інтерполяції спрощує розрахунки, але може не враховувати нелінійні залежності в даних продуктивності літака, що знижує точність у крайніх випадках.

Статичне відхилення ISA: Припущення про постійне відхилення ISA на всьому маршруті спрощує реальні атмосферні зміни, особливо на довгих рейсах.

Відсутність врахування вітру: Поточна модель не включає вплив вітру, який суттєво впливає на витрату палива та динаміку польоту.

Обмеження однією моделлю літака: Програма розроблена лише для Boeing 738, що обмежує її використання для інших типів літаків без додаткових даних.

Відсутність коригувань у реальному часі: Програма призначена для попереднього планування і не підтримує адаптацію розрахунків під час польоту за мінливих умов.

Обмеження повітряного руху: Неврахування обмежень диспетчерського контролю може зробити деякі рекомендації щодо висоти непрактичними в реальних умовах.

Ці обмеження вказують на розбіжності між припущеннями програми та реальними умовами, відкриваючи можливості для вдосконалення.

Перспективи вдосконалення

Для подолання цих недоліків і підвищення корисності програми пропонується кілька напрямків розвитку:

Просунуті методи інтерполяції: Впровадження сплайн- або поліноміальної інтерполяції може краще відобразити нелінійні залежності в даних продуктивності, підвищуючи точність розрахунків.

Динамічне врахування ISA та погоди: Інтеграція даних у реальному часі через API (наприклад, OpenWeatherMap) дозволить проводити сегментно-специфічні корекції ISA та моделювати вплив вітру, наближаючи інструмент до реальних умов польоту.

Підтримка різних літаків: Розширення бази даних для включення таблиць продуктивності інших моделей, таких як Airbus A320 чи Boeing 787, розширить сферу застосування програми.

Можливості реального часу: Додавання функцій для коригування під час польоту перетворить інструмент на динамічну систему підтримки рішень для пілотів.

Врахування обмежень повітряного руху: Інтеграція даних про диспетчерські обмеження забезпечить практичність рекомендованих висот у регульованому повітряному просторі.

Покращена візуалізація: Впровадження інтерактивних функцій, таких як графіки витрати палива або 3D-профіль маршруту за допомогою бібліотек Matplotlib чи Plotly, покращить досвід користувача та інтерпретацію результатів.

Практична значущість

Розроблене програмне забезпечення пропонує відчутні переваги для авіакомпаній, дозволяючи планувати польоти з економією палива, знижуючи операційні витрати та зменшуючи вплив на довкілля завдяки скороченню викидів CO₂. Його потенційна інтеграція в системи управління польотами (FMS) може автоматизувати оптимізацію висоти, підвищуючи ефективність в умовах зростання економічних та екологічних вимог. Окрім комерційного використання, інструмент є цінним освітнім ресурсом, демонструючи взаємозв’язок між атмосферними умовами, продуктивністю літака та паливною ефективністю.

Заключні зауваження

Ця дипломна робота представляє ефективне та доступне рішення для оптимізації висоти польоту Boeing 738 з урахуванням відхилень ISA. Хоча програма є простішою за деякі передові методи, її акцент на зручності, специфічності та економії палива до 12% робить її цінним внеском у підвищення ефективності авіації. Виявлені обмеження створюють основу для майбутніх удосконалень, які можуть підвищити точність і універсальність програми. Ця робота закладає підґрунтя для подальших досліджень у сфері оптимізації паливної ефективності авіації, пропонуючи як практичну користь, так і платформу для розвитку передових досліджень у цій галузі.

# Список літератури

1. boeing.com
2. [International Standard Atmosphere: How It Affects Flight – Understanding the Basics](https://www.universalweather.com/blog/international-standard-atmosphere-how-it-affects-flight-understanding-the-basics/)
3. [ISA Aviation: Understanding its Impact on Aircraft Performance](https://mtg-aviation.com/aircraft-performance-and-isa/)
4. [Top-of-Climb Matching Method for Reducing Aircraft Trajectory Prediction Errors](https://www.ncbi.nlm.nih.gov/pmc/articles/PMC5495197/)
5. [How-To: Take the Guesswork out of Flying by Using Interpolation!](https://www.gleimaviation.com/2018/08/10/how-to-interpolation/)
6. [Interpolation in aircraft performance charts](https://aviation.stackexchange.com/questions/89150/why-do-we-still-interpolate-in-performance-tables)
7. [Interpolation method for aviation performance](http://humbleaviation.com/private/performance/interpolation.php)
8. [Fuel economy in aircraft overview](https://en.wikipedia.org/wiki/Fuel_economy_in_aircraft)
9. [Reduced acceleration altitude for fuel efficiency](https://blog.openairlines.com/reduced-acceleration-altitude)
10. [Altitude impact on aircraft fuel efficiency](https://aviation.stackexchange.com/questions/96586/what-difference-does-altitude-make-on-fuel-efficiency)
11. [Technologies for improving aircraft fuel efficiency](https://www.prescouter.com/2018/01/technologies-improving-aircraft-fuel-efficiency/)
12. [Real-time data for fuel burn reduction](https://blog.openairlines.com/5-ways-to-reduce-fuel-burn-with-aircraft-connectivity)
13. [Optimization of aircraft climb trajectory](https://onlinelibrary.wiley.com/doi/10.1155/2020/2738517)

# Додатки

# Додаток А Лістинг програми

Файл maim.py

import json  
import tkinter as tk  
from tkinter import ttk, messagebox  
from PIL import Image, ImageTk  
  
from calculate\_route\_profile import calculate\_route\_segments  
  
  
class AdvancedFuelCalculator:  
 def \_\_init\_\_(self, master):  
 self.master = master  
 master.title("Розрахунок витрат палива Boeing 738")  
 master.geometry("800x600")  
 master.resizable(False, False)  
  
 self.route\_mapping = {  
 "BARCELONA - GRANADA ARMILLA": "LEBL LOTOS TORDU DIKUT SOPET VLC SERRA ASTRO POBOS XEBAR YES MAMIS BAZAS VIBAS LEGA",  
 "LA CORUNA - BARCELONA": "LECO ROXER MASIP VES AMAKA LASKU RONSI OBETO SNR CALCE BLV GRAUS LEBL",  
 "Свій": ""  
 }  
  
 self.create\_widgets()  
 self.setup\_bindings()  
 self.open\_files()  
  
 def setup\_bindings(self):  
 self.route\_type.bind("<<ComboboxSelected>>", self.on\_route\_type\_change)  
  
 def on\_route\_type\_change(self, event=None):  
 selected = self.route\_type.get()  
  
 self.custom\_route\_entry.config(state='normal')  
 self.custom\_route\_entry.delete(0, tk.END)  
  
 if selected == "Свій":  
 self.custom\_route\_entry.config(state='normal')  
 else:  
 self.custom\_route\_entry.insert(0, self.route\_mapping[selected])  
 self.custom\_route\_entry.config(state='disabled')  
  
 def create\_widgets(self):  
 try:  
 self.bg\_image = Image.open('src/background2.png')  
 self.bg\_image = self.bg\_image.resize((800, 600), Image.LANCZOS)  
 self.bg\_photo = ImageTk.PhotoImage(self.bg\_image)  
 self.canvas = tk.Canvas(self.master, width=800, height=600)  
 self.canvas.pack(fill="both", expand=True)  
 self.canvas.create\_image(0, 0, image=self.bg\_photo, anchor="nw")  
 except Exception as e:  
 print(f"Помилка завантаження фону: {e}")  
 self.canvas = tk.Canvas(self.master, width=800, height=600, bg='')  
 self.canvas.pack()  
 custom\_font = ("Arial", 10, "bold")  
 self.widget\_frame = tk.Frame(self.canvas, bd=5, relief='ridge', bg='')  
 self.widget\_frame.place(relx=0.5, rely=0.5, anchor="center", width=500, height=400)  
  
 self.route\_type\_label = tk.Label(  
 self.widget\_frame,  
 font=custom\_font,  
 bg='white',  
 text="Рейс:"  
 )  
 self.route\_type\_label.pack(pady=5)  
  
 self.route\_type = ttk.Combobox(  
 self.widget\_frame,  
 width=40,  
 values=list(self.route\_mapping.keys())  
 )  
 self.route\_type.pack(pady=5)  
 self.route\_type.set("BARCELONA - GRANADA ARMILLA")  
  
 self.custom\_route\_label = tk.Label(  
 self.widget\_frame,  
 font=custom\_font,  
 text="Ваш маршрут:",  
 bg='white'  
 )  
 self.custom\_route\_label.pack(pady=5)  
  
 self.custom\_route\_entry = tk.Entry(  
 self.widget\_frame,  
 width=45,  
 state="disabled"  
 )  
 self.custom\_route\_entry.pack(pady=5)  
  
 self.top\_row\_frame = tk.Frame(self.widget\_frame, bg='')  
 self.top\_row\_frame.pack(pady=5)  
 self.bottom\_row\_frame = tk.Frame(self.widget\_frame, bg='')  
 self.bottom\_row\_frame.pack(pady=5)  
  
 self.mass\_label = tk.Label(  
 self.top\_row\_frame,  
 font=custom\_font,  
 text="Вага літака в КГ",  
 bg='white'  
 )  
 self.mass\_label.pack(side='left', padx=30)  
  
 self.isa\_label = tk.Label(  
 self.top\_row\_frame,  
 font=custom\_font,  
 text="ISA Deviation",  
 bg='white'  
 )  
  
 self.mass\_entry = tk.Entry(self.bottom\_row\_frame, width=10)  
 self.mass\_entry.pack(padx=55, side='left')  
 self.mass\_entry.insert(0, '65000')  
  
 self.isa\_label.pack(padx=30)  
 self.isa\_select = ttk.Combobox(  
 self.bottom\_row\_frame,  
 width=10,  
 values=[-30, -25, -20, -15, -10, -5, 0, 5, 10, 15, 25, 30]  
 )  
 self.isa\_select.pack(padx=40, side='left')  
 self.isa\_select.set(0)  
  
 self.calculate\_button = tk.Button(  
 self.widget\_frame,  
 text="Розрахувати",  
 font=custom\_font,  
 command=self.\_calculate\_best\_cost  
 )  
 self.calculate\_button.pack(pady=5)  
  
 self.progress = ttk.Progressbar(self.widget\_frame, orient="horizontal", length=300,  
 mode="determinate")  
  
 self.tree = ttk.Treeview(self.widget\_frame, columns=("Вхідні дані", "Результати"),  
 show="headings")  
 self.tree.heading("Вхідні дані", text="Вхідні дані")  
 self.tree.heading("Результати", text="Результати")  
  
 self.on\_route\_type\_change()  
  
 def \_calculate\_best\_cost(self):  
 try:  
 self.calculate\_best\_cost()  
 except Exception as e:  
 messagebox.showerror("Помилка", f"Сталася помилка: {str(e)}")  
  
 def open\_files(self):  
 with open('src/boeing-738-climb.json', 'r') as f:  
 self.boeing\_data\_climb = json.load(f)  
  
 with open('src/boeing-738-cruise.json', 'r') as f:  
 self.boeing\_data\_cruise = json.load(f)  
  
 with open('src/boeing-738-descent-modified.json', 'r') as f:  
 self.boeing\_data\_descent = json.load(f)  
  
 def validate\_inputs(self):  
 # Валідація маршруту  
 route = self.custom\_route\_entry.get().strip()  
 if not route:  
 messagebox.showerror("Помилка", "Маршрут не може бути порожнім")  
 return False  
  
 mass = self.mass\_entry.get().strip().upper()  
  
 # Спроба витягнути числове значення (ігноруємо "FL" якщо введено)  
 try:  
 fl\_value = int(mass.replace("FL", ""))  
 except ValueError:  
 messagebox.showerror("Помилка", "Невірний формат ваги\nПриклад: 40000")  
 return False  
  
 # Діапазон FL (можна змінити за потребою)  
 if not (40000 <= fl\_value <= 85000):  
 messagebox.showerror("Помилка", "Маса повинна бути між 40000 та 85000")  
 return False  
  
 if not (-30 <= int(self.isa\_select.get()) <= 30):  
 messagebox.showerror("Помилка", "ISA deviation може бути між -30 та 30")  
 return False  
  
 return True  
  
 def set\_progress(self, value):  
 *"""  
 Оновлює значення прогрес бара  
 :param value: значення від 0 до 100  
 """* value = max(0, min(100, value))  
 self.progress["value"] = value  
 self.widget\_frame.update\_idletasks()  
  
 def show\_results(self, altitude\_fl\_start, altitude\_fl\_end, mass, distance\_km, better\_height,  
 lowest\_fuel\_kg, total\_time):  
 data = [  
 [f"Початкова висота: {round(altitude\_fl\_start, 1)}FL",  
 f"Оптимальна висота польоту: {round(better\_height, 1)}FL"],  
 [f"Кінцева висота: {round(altitude\_fl\_end, 1)}FL",  
 f"Дистанція: {round(distance\_km, 1)}км"],  
 [f"Початкова маса літака: {mass}кг",  
 f"Використано палива: {round(lowest\_fuel\_kg, 1)}кг"],  
 [f"", f"Кінцева маса літака: {round(self.mass\_kg, 1)}кг"],  
 [f"", f"Час рейсу: {round(total\_time, 1)}хв"],  
 ]  
  
 # Очистити таблицю  
 for row in self.tree.get\_children():  
 self.tree.delete(row)  
  
 # Додати нові дані  
 for row in data:  
 self.tree.insert("", "end", values=row)  
  
 def calculate\_best\_cost(self):  
 self.tree.pack\_forget()  
 self.tree.place(x=1000, y=0)  
 if not self.validate\_inputs():  
 return  
  
 route = self.custom\_route\_entry.get()  
 mass = int(self.mass\_entry.get())  
  
 distance\_km, altitude\_fl\_start, altitude\_fl\_end = calculate\_route\_segments(route)  
  
 fl\_test = max(altitude\_fl\_start, altitude\_fl\_end)  
  
 lowest\_fuel\_kg = 0  
 better\_height = 0  
 total\_time = 0  
 self.progress.pack()  
 self.widget\_frame.update\_idletasks()  
 try:  
 for i in range(int(fl\_test), 410):  
 self.set\_progress(i / 4)  
 self.mass\_kg = mass  
 result = self.calculate\_cost(route, i, distance\_km, altitude\_fl\_start,  
 altitude\_fl\_end)  
 if lowest\_fuel\_kg and result[2] < lowest\_fuel\_kg:  
 lowest\_fuel\_kg = result[2]  
 better\_height = i  
 total\_time = result[0]  
 else:  
 lowest\_fuel\_kg = result[2]  
 except Exception as e:  
 messagebox.showerror("Помилка", f"Сталася помилка: {str(e)}")  
 finally:  
 self.tree.pack(padx=20, expand=True)  
 self.widget\_frame.update\_idletasks()  
 self.show\_results(altitude\_fl\_start, altitude\_fl\_end, mass, distance\_km, better\_height,  
 lowest\_fuel\_kg, total\_time)  
  
 print(lowest\_fuel\_kg, better\_height)  
  
 def calculate\_cost(self, route, height\_fl, distance\_km, altitude\_fl\_start, altitude\_fl\_end):  
  
 print(height\_fl, distance\_km, self.mass\_kg)  
  
 climb\_info = self.calculate\_total\_climb(altitude\_fl\_start, int(height\_fl))  
 print(climb\_info, self.mass\_kg)  
 first\_descent\_info = self.calculate\_total\_descent(int(height\_fl), altitude\_fl\_end,  
 calculate\_mass=False)  
  
 cruise\_distance = distance\_km - climb\_info['total\_distance'] - first\_descent\_info[  
 'total\_distance']  
  
 cruise\_info = self.calculate\_cruise(cruise\_distance, int(height\_fl))  
  
 print(cruise\_info, self.mass\_kg)  
  
 descent\_info = self.calculate\_total\_descent(int(height\_fl), altitude\_fl\_end,  
 calculate\_mass=True)  
 print(descent\_info, self.mass\_kg)  
  
 total\_info = (  
 climb\_info['total\_time'] + cruise\_info['total\_time'] + descent\_info['total\_time'],  
 climb\_info['total\_distance'] + cruise\_info['total\_distance'] + descent\_info[  
 'total\_distance'],  
 climb\_info['total\_fuel'] + cruise\_info['total\_fuel'] + descent\_info['total\_fuel'])  
 print(total\_info)  
 return total\_info  
  
 def calculate\_cruise(self, distance\_km, flight\_level):  
 distance\_nm = distance\_km / 1.852 # Конвертація в морські милі  
 total\_fuel = 0.0  
 total\_time = 0.0  
 remaining\_distance = distance\_nm  
 current\_mass = self.mass\_kg # Початкова маса  
  
 while remaining\_distance > 0:  
 segment = min(5.0, remaining\_distance) # Сегмент 5 NM або менше  
  
 # 1. Інтерполяція даних для поточної маси  
 interpolated\_data = self.interpolate\_mass(self.boeing\_data\_cruise)  
  
 fl\_data = self.interpolate\_isa(interpolated\_data, self.isa\_select.get())  
  
 # 2. Знаходимо найближчі FL для інтерполяції  
 fl\_values = sorted([int(item['fl']) for item in fl\_data], key=lambda x: x)  
 lower\_fl, upper\_fl = None, None  
  
 # Пошук найближчих FL  
 for i, fl in enumerate(fl\_values):  
 if fl >= flight\_level:  
 upper\_fl = fl  
 lower\_fl = fl\_values[i - 1] if i > 0 else fl  
 break  
 else:  
 lower\_fl = upper\_fl = fl\_values[-1]  
  
 # 3. Інтерполяція TAS та витрати палива  
 lower\_entry = next(item for item in fl\_data if int(item['fl']) == lower\_fl)  
 upper\_entry = next(item for item in fl\_data if int(item['fl']) == upper\_fl)  
  
 # Лінійна інтерполяція  
 if lower\_fl == upper\_fl:  
 tas = float(lower\_entry['tas'])  
 fuel\_flow = float(lower\_entry['fuel'])  
 else:  
 ratio = (flight\_level - lower\_fl) / (upper\_fl - lower\_fl)  
 tas = float(lower\_entry['tas']) + (  
 float(upper\_entry['tas']) - float(lower\_entry['tas'])) \* ratio  
 fuel\_flow = float(lower\_entry['fuel']) + (  
 float(upper\_entry['fuel']) - float(lower\_entry['fuel'])) \* ratio  
  
 # 4. Розрахунок часу та палива для сегмента  
 time\_segment = segment / tas # Час у годинах  
 fuel\_segment = fuel\_flow \* time\_segment  
  
 # 5. Оновлення даних  
 total\_time += time\_segment  
 total\_fuel += fuel\_segment  
 self.mass\_kg -= fuel\_segment # Зменшення маси  
 remaining\_distance -= segment  
  
 return {  
 'total\_time': round(total\_time \* 60, 2),  
 'total\_distance': round(distance\_km, 2),  
 'total\_fuel': round(total\_fuel, 2)  
 }  
  
 def calculate\_descent(self, fl\_target):  
 # Використовуємо дані для спуску  
  
 descent\_data = self.interpolate\_mass(self.boeing\_data\_descent)  
  
 descent\_data = self.interpolate\_isa(descent\_data, self.isa\_select.get())  
  
 sorted\_data = sorted(descent\_data, key=lambda x: int(x['fl']))  
 fls = [int(point['fl']) for point in sorted\_data]  
  
 if fl\_target >= fls[0]: # Найвищий доступний FL у даних спуску  
 return {  
 'time': float(sorted\_data[0]['time']),  
 'distance': float(sorted\_data[0]['distance']),  
 'fuel': float(sorted\_data[0]['fuel'])  
 }  
 elif fl\_target <= fls[-1]: # Найнижчий доступний FL  
 return {  
 'time': float(sorted\_data[-1]['time']),  
 'distance': float(sorted\_data[-1]['distance']),  
 'fuel': float(sorted\_data[-1]['fuel'])  
 }  
  
 # Знаходимо інтервал для інтерполяції  
 for i in range(1, len(fls)):  
 if fls[i] <= fl\_target:  
 upper\_idx = i - 1 # Вищий FL  
 lower\_idx = i # Нижчий FL  
 break  
  
 # Лінійна інтерполяція  
 fl\_high = fls[upper\_idx]  
 fl\_low = fls[lower\_idx]  
 ratio = (fl\_high - fl\_target) / (fl\_high - fl\_low)  
  
 upper\_point = sorted\_data[upper\_idx]  
 lower\_point = sorted\_data[lower\_idx]  
  
 return {  
 'time': round(float(upper\_point['time']) +  
 (float(lower\_point['time']) - float(upper\_point['time'])) \* ratio, 2),  
 'distance': round(float(upper\_point['distance']) +  
 (float(lower\_point['distance']) - float(  
 upper\_point['distance'])) \* ratio, 2),  
 'fuel': round(float(upper\_point['fuel']) +  
 (float(lower\_point['fuel']) - float(upper\_point['fuel'])) \* ratio, 2)  
 }  
  
 def calculate\_total\_descent(self, fl\_start, fl\_end, calculate\_mass):  
 # Для спуску fl\_start має бути вищим за fl\_end  
 if fl\_start < fl\_end:  
 fl\_start, fl\_end = fl\_end, fl\_start  
  
 # Інтерполяція для меж  
 start\_data = self.calculate\_descent(fl\_start)  
 end\_data = self.calculate\_descent(fl\_end)  
  
 # Знаходимо всі FL з файлу в діапазоні [fl\_start, fl\_end]  
 descent\_data = self.interpolate\_mass(self.boeing\_data\_descent)  
  
 descent\_data = self.interpolate\_isa(descent\_data, self.isa\_select.get())  
  
 sorted\_fls = sorted([int(p['fl']) for p in descent\_data], reverse=True)  
 relevant\_fls = [fl for fl in sorted\_fls if fl\_end <= fl <= fl\_start]  
  
 total\_time = start\_data['time'] - end\_data['time']  
 total\_distance = start\_data['distance'] - end\_data['distance']  
 total\_fuel = start\_data['fuel'] - end\_data['fuel']  
  
 # Коригування для проміжних точок  
 if relevant\_fls:  
 first\_fl = relevant\_fls[0]  
 last\_fl = relevant\_fls[-1]  
  
 # Віднімаємо значення між кінцевими точками даних  
 first\_data = next(p for p in descent\_data if int(p['fl']) == first\_fl)  
 last\_data = next(p for p in descent\_data if int(p['fl']) == last\_fl)  
 total\_time -= (float(first\_data['time']) - float(last\_data['time']))  
 total\_distance -= (float(first\_data['distance']) - float(last\_data['distance']))  
 total\_fuel -= (float(first\_data['fuel']) - float(last\_data['fuel']))  
 if calculate\_mass:  
 self.mass\_kg = self.mass\_kg - (float(first\_data['fuel']) - float(last\_data['fuel']))  
  
 return {  
 'total\_time': abs(round(total\_time, 2)),  
 'total\_distance': abs(round(total\_distance, 2)),  
 'total\_fuel': abs(round(total\_fuel, 2))  
 }  
  
 def calculate\_climb(self, fl\_target):  
 # Сортуємо точки за значенням FL  
  
 climb\_data = self.interpolate\_mass(self.boeing\_data\_climb)  
  
 climb\_data = self.interpolate\_isa(climb\_data, self.isa\_select.get())  
  
 sorted\_data = sorted(climb\_data, key=lambda x: int(x['fl']))  
 fls = [int(point['fl']) for point in sorted\_data]  
  
 # Обробка випадків, коли FL виходить за межі даних  
 if fl\_target <= fls[0]:  
 # Повертаємо першу точку, якщо FL менше або дорівнює мінімальному  
 lower\_idx = upper\_idx = 0  
 elif fl\_target >= fls[-1]:  
 # Повертаємо останню точку, якщо FL більше або дорівнює максимальному  
 lower\_idx = upper\_idx = len(fls) - 1  
 else:  
 # Знаходимо інтервал для інтерполяції  
 for i in range(1, len(fls)):  
 if fls[i] >= fl\_target:  
 lower\_idx = i - 1  
 upper\_idx = i  
 break  
  
 # Якщо FL точно співпадає з точкою, повертаємо її значення  
 if fls[lower\_idx] == fl\_target or lower\_idx == upper\_idx:  
 point = sorted\_data[lower\_idx]  
 return {  
 'time': float(point['time']),  
 'distance': float(point['distance']),  
 'fuel': float(point['fuel'])  
 }  
 else:  
 # Лінійна інтерполяція між двома найближчими точками  
 fl\_low = fls[lower\_idx]  
 fl\_high = fls[upper\_idx]  
 ratio = (fl\_target - fl\_low) / (fl\_high - fl\_low)  
  
 lower\_point = sorted\_data[lower\_idx]  
 upper\_point = sorted\_data[upper\_idx]  
  
 # Інтерполяція значень  
 time = float(lower\_point['time']) + (  
 float(upper\_point['time']) - float(lower\_point['time'])) \* ratio  
 distance = float(lower\_point['distance']) + (  
 float(upper\_point['distance']) - float(lower\_point['distance'])) \* ratio  
 fuel = float(lower\_point['fuel']) + (  
 float(upper\_point['fuel']) - float(lower\_point['fuel'])) \* ratio  
  
 return {  
 'time': round(time, 2),  
 'distance': round(distance, 2),  
 'fuel': round(fuel, 2)  
 }  
  
 def calculate\_total\_climb(self, fl\_start, fl\_end):  
  
 climb\_data = self.interpolate\_mass(self.boeing\_data\_climb)  
  
 climb\_data = self.interpolate\_isa(climb\_data, self.isa\_select.get())  
  
 sorted\_data = sorted(climb\_data, key=lambda x: int(x['fl']))  
 fls = [int(point['fl']) for point in sorted\_data]  
  
 # Перевіряємо, чи fl\_end >= fl\_start  
 if fl\_start > fl\_end:  
 fl\_start, fl\_end = fl\_end, fl\_start  
  
 # Визначаємо всі FL у заданому діапазоні (включаючи межі)  
 all\_fls = sorted(list(set(fls + [fl\_start, fl\_end])))  
 relevant\_fls = [fl for fl in all\_fls if fl\_start <= fl <= fl\_end]  
 relevant\_fls = sorted(relevant\_fls)  
  
 # Ініціалізуємо сумарні значення  
 total\_time = 0.0  
 total\_distance = 0.0  
 total\_fuel = 0.0  
  
 # Обчислюємо різниці між послідовними точками  
 for i in range(len(relevant\_fls) - 1):  
 current\_fl = relevant\_fls[i]  
 next\_fl = relevant\_fls[i + 1]  
  
 # Отримуємо дані для поточної та наступної висоти  
 current\_data = self.calculate\_climb(current\_fl)  
 next\_data = self.calculate\_climb(next\_fl)  
  
 # Додаємо різницю до суми  
 total\_time += next\_data['time'] - current\_data['time']  
 total\_distance += next\_data['distance'] - current\_data['distance']  
 total\_fuel += next\_data['fuel'] - current\_data['fuel']  
 self.mass\_kg = self.mass\_kg - (next\_data['fuel'] - current\_data['fuel'])  
  
 return {  
 'total\_time': round(total\_time, 2),  
 'total\_distance': round(total\_distance, 2),  
 'total\_fuel': round(total\_fuel, 2)  
 }  
  
 def interpolate\_mass(self, aircraft\_data):  
  
 target\_mass = self.mass\_kg  
  
 masses = sorted(aircraft\_data.keys(), key=lambda x: int(x))  
 target\_mass\_int = int(target\_mass)  
  
 # Знаходимо найближчі маси для інтерполяції  
 lower\_mass, upper\_mass = None, None  
 for i, mass in enumerate(masses):  
 mass\_int = int(mass)  
 if mass\_int == target\_mass\_int:  
 return aircraft\_data[mass] # Якщо маса вже є у файлі  
 if mass\_int < target\_mass\_int:  
 lower\_mass = mass  
 elif mass\_int > target\_mass\_int and not upper\_mass:  
 upper\_mass = mass  
 break  
  
 # Обробка випадків, коли target\_mass за межами даних  
 if not lower\_mass:  
 return aircraft\_data[masses[0]]  
 if not upper\_mass:  
 return aircraft\_data[masses[-1]]  
  
 # Коефіцієнт для лінійної інтерполяції  
 lower\_mass\_int = int(lower\_mass)  
 upper\_mass\_int = int(upper\_mass)  
 ratio = (target\_mass\_int - lower\_mass\_int) / (upper\_mass\_int - lower\_mass\_int)  
  
 # Інтерполяція даних для кожної температури  
 interpolated = {}  
 for temp in aircraft\_data[lower\_mass]:  
 if temp not in aircraft\_data[upper\_mass]:  
 continue  
  
 # Збираємо спільні рівні польоту (FL)  
 lower\_points = {p["fl"]: p for p in aircraft\_data[lower\_mass][temp]}  
 upper\_points = {p["fl"]: p for p in aircraft\_data[upper\_mass][temp]}  
 common\_fls = sorted(  
 set(lower\_points.keys()) & set(upper\_points.keys()),  
 key=lambda x: int(x)  
 )  
  
 # Інтерполяція параметрів для кожного FL  
 temp\_data = []  
 for fl in common\_fls:  
 lower = lower\_points[fl]  
 upper = upper\_points[fl]  
  
 temp\_data.append({  
 "fl": fl,  
 "time": str(round(float(lower["time"]) + (  
 float(upper["time"]) - float(lower["time"])) \* ratio,  
 2)) if "time" in lower and "time" in upper else 0,  
 "distance": str(round(float(lower["distance"]) + (  
 float(upper["distance"]) - float(lower["distance"])) \* ratio,  
 2)) if "distance" in upper and "distance" in lower else 0,  
 "fuel": str(round(float(lower["fuel"]) + (  
 float(upper["fuel"]) - float(lower["fuel"])) \* ratio, 2)),  
 "ias": lower["ias"] if "ias" in lower else 0,  
 "tas": str(round(  
 float(lower["tas"]) + (float(upper["tas"]) - float(lower["tas"])) \* ratio,  
 2))  
 })  
  
 interpolated[temp] = temp\_data  
  
 return interpolated  
  
 def interpolate\_isa(self, data, target\_isa):  
 *"""  
 Лінійна інтерполяція даних за значенням ISA.  
 :param data: Словник з даними, де ключі верхнього рівня — значення ISA (наприклад, '0', '10').  
 :param target\_isa: Цільове значення ISA для інтерполяції.  
 :return: Інтерпольовані дані для заданого ISA.  
 """* # Конвертуємо ключі ISA в int для коректного сортування  
 isa\_keys = sorted(data.keys(), key=lambda x: int(x))  
 target\_isa\_int = int(target\_isa)  
  
 # Якщо значення ISA вже є в даних, повертаємо його  
 if str(target\_isa) in isa\_keys:  
 return data[str(target\_isa)]  
  
 # Знаходимо найближчі значення ISA  
 lower\_isa, upper\_isa = None, None  
 for isa in isa\_keys:  
 isa\_int = int(isa)  
 if isa\_int <= target\_isa\_int:  
 lower\_isa = isa  
 elif isa\_int > target\_isa\_int and upper\_isa is None:  
 upper\_isa = isa  
 break  
  
 # Обробка крайніх випадків  
 if not lower\_isa:  
 return data[isa\_keys[0]]  
 if not upper\_isa:  
 return data[isa\_keys[-1]]  
  
 # Коефіцієнт інтерполяції  
 lower\_isa\_int = int(lower\_isa)  
 upper\_isa\_int = int(upper\_isa)  
 ratio = (target\_isa\_int - lower\_isa\_int) / (upper\_isa\_int - lower\_isa\_int)  
  
 # Інтерполяція параметрів для кожного FL  
 interpolated = []  
 lower\_data = data[lower\_isa]  
 upper\_data = data[upper\_isa]  
  
 # Збираємо спільні FL  
 lower\_fls = {entry['fl']: entry for entry in lower\_data}  
 upper\_fls = {entry['fl']: entry for entry in upper\_data}  
 common\_fls = sorted(  
 set(lower\_fls.keys()) & set(upper\_fls.keys()),  
 key=lambda x: int(x)  
 )  
  
 for fl in common\_fls:  
 lower\_entry = lower\_fls[fl]  
 upper\_entry = upper\_fls[fl]  
 interpolated\_entry = {'fl': fl}  
  
 # Інтерполяція кожного параметра  
 for key in lower\_entry:  
 if key == 'fl':  
 continue  
 if key in upper\_entry:  
 try:  
 lower\_val = float(lower\_entry[key])  
 upper\_val = float(upper\_entry[key])  
 interpolated\_val = lower\_val + (upper\_val - lower\_val) \* ratio  
 interpolated\_entry[key] = round(interpolated\_val, 2)  
 except (ValueError, TypeError):  
 interpolated\_entry[key] = lower\_entry[key]  
 else:  
 interpolated\_entry[key] = lower\_entry.get(key, 0)  
  
 interpolated.append(interpolated\_entry)  
  
 return interpolated  
  
  
if \_\_name\_\_ == "\_\_main\_\_":  
 root = tk.Tk()  
 app = AdvancedFuelCalculator(root)  
 root.mainloop()

Файл calculate\_route\_profile.py

import json  
import math  
import requests  
  
  
def calculate\_route\_segments(route\_points):  
 *"""  
 Функція обчислює довжини відрізків маршруту та різниці висот між послідовними точками.  
 Приймає список ідентифікаторів точок маршруту (рядки), шукає їх координати та висоту  
 у файлах airports\_esp.json та vertices\_esp.json. Повертає список словників з інформацією  
 про кожен відрізок маршруту.  
 """* # Завантажуємо дані аеропортів та вершин  
 with open('src/airports\_esp.json', 'r', encoding='utf-8') as f:  
 airports\_data = json.load(f)  
 with open('src/vertices\_esp.json', 'r', encoding='utf-8') as f:  
 vertices\_data = json.load(f)  
  
 route\_points = route\_points.split()  
 # Перетворюємо списки на словники за ключем 'ident' для швидкого пошуку  
 airports = {entry['ident']: entry for entry in airports\_data}  
 vertices = {entry['ident']: entry for entry in vertices\_data}  
  
 # Допоміжний список для збереження (ident, lat, lon, alt)  
 points = []  
 for ident in route\_points:  
 if ident in airports:  
 data = airports[ident]  
 lat = data.get('latitude')  
 lon = data.get('longitude')  
 alt = data.get('altitude')  
 if lat is None or lon is None or alt is None:  
 raise ValueError(f"Недостатньо даних для точки {ident} в airports\_esp.json")  
 points.append((ident, lat, lon, alt))  
 elif ident in vertices:  
 data = vertices[ident]  
 lat = data.get('latitude')  
 lon = data.get('longitude')  
 if lat is None or lon is None:  
 raise ValueError(f"Недостатньо даних для точки {ident} в vertices\_esp.json")  
 alt = 0  
 points.append((ident, lat, lon, alt))  
 else:  
 raise ValueError(f"Точка {ident} не знайдена у файлах даних")  
  
 distance\_km = 0  
 altitude\_fl\_start = 0  
 altitude\_fl\_end = 0  
  
 for i in range(len(points) - 1):  
 ident1, lat1, lon1, alt1 = points[i]  
 ident2, lat2, lon2, alt2 = points[i + 1]  
 # Конвертація координат з градусів в радіани  
 phi1 = math.radians(lat1)  
 phi2 = math.radians(lat2)  
 dphi = math.radians(lat2 - lat1)  
 dlambda = math.radians(lon2 - lon1)  
 # Обчислюємо гаверсинус  
 a = math.sin(dphi / 2) \*\* 2 + math.cos(phi1) \* math.cos(phi2) \* math.sin(dlambda / 2) \*\* 2  
 c = 2 \* math.asin(math.sqrt(a))  
 earth\_radius\_km = 6371.0 # Радіус Землі в км  
 distance = earth\_radius\_km \* c  
 if alt1:  
 altitude\_fl\_start = alt1 / 1000 \* 32.808  
 elif alt2:  
 altitude\_fl\_end = alt2 / 1000 \* 32.808  
  
 distance\_km += distance  
  
 return distance\_km, altitude\_fl\_start, altitude\_fl\_end