ИССЛЕДОВАНИЕ ЗАХОДА победа НА ПОСАДКУ В АО «МЕЖДУНАРОДНЫЙ АЭРОПОРТ СОЧИ» НА ΠΡΙΜΕΡΕ CAMOΛΕΤΑ BOEING 737-800

Мурманский Международный лицей

АКТУАЛЬНОСТЬ: 2018 ГОД В АО «МЕЖДУНАРОДНЫЙ АЭРОПОРТ СОЧИ» ЗАПОМНИЛСЯ ТЕМ, ЧТО 1 СЕНТЯБРЯ БОИНГ 737-800 ПРИ ЗАХОДЕ НА ПОСАДКУ В СЛОЖНЫХ МЕТЕОРОЛОГИЧЕСКИХ УСЛОВИЯХ ВЫКАТИЛСЯ ЗА ПРЕДЕЛЫ ВЗЛЁТНО-ПОСАДОЧНОЙ ПОЛОСЫ. В РЕЗУЛЬТАТЕ ДАННОГО ПРОИСШЕСТВИЯ ПОСТРАДАЛИ ЛЮДИ И ПОГИБ ОДИН СОТРУДНИК АЭРОПОРТА В РЕЗУЛЬТАТЕ СЕРДЕЧНОГО ПРИСТУПА

«МЕЖДУНАРОДНЫЙ АЭРОПОРТ СОЧИ» - САМЫЙ СЛОЖНЫЙ ДЛЯ РАБОТЫ ПИЛОТОВ В РОССИИ И ПО ДАННЫМ SKYTRAX ЯВЛЯЕТСЯ ОДНИМ ИЗ САМЫХ ОПАСНЫХ В МИРЕ.

ЦЕЛЬ: РАССМОТРЕТЬ ВОЗМОЖНОСТИ ПОСАДКИ САМОЛЕТОВ В АО «МЕЖДУНАРОДНЫЙ АЭРОПОРТ СОЧИ» НА ПРИМЕРЕ САМОЛЕТА ВОЕІNG 737-800 С УЧЕТОМ МЕТЕОУСЛОВИЙ И СОСТОЯНИЯ ВЗЛЕТНО-ПОСАДОЧНОЙ ПОЛОСЫ.

ЗАДАЧИ:

- 1. 1. ИЗУЧИТЬ СИСТЕМЫ ПОСАДКИ САМОЛЕТОВ В РОССИИ.
- 2. ИЗУЧИТЬ ХАРАКТЕРИСТИКИ АО «МЕЖДУНАРОДНЫЙ АЭРОПОРТ СОЧИ».
- 3. ВЫЯСНИТЬ, ЧТО ТАКОЕ «ВВП», «ГЛИССАДА», « УГЛЫ CHOCA», «AUTO BRAKE».
- 4. ПРОВЕСТИ АНАЛИЗ ПАРАМЕТРОВ CAMOЛЕТА BOEING 737-800.
- 5. ПРОВЕСТИ РАСЧЕТ ДЛЯ ЗАХОДА НА ПОСАДКУ САМОЛЕТА BOEING 737-800, ИСПОЛЬЗУЯ СБОРНИК АЭРОНАВИГАЦИОННОЙ ИНФОРМАЦИИ.
- 6. СОБРАТЬ МОДЕЛЬ ДЛЯ ИССЛЕДОВАНИЯ ВОЗМОЖНОСТИ ПОСАДКИ CAMOЛЕТА BOEING 737-800.
- 5. ПРОВЕСТИ ЭКСПЕРИМЕНТЫ С ПОМОЩЬЮ ИЗГОТОВЛЕННОЙ МОДЕЛИ.
- 7. НА ОСНОВЕ ЭКСПЕРИМЕНТА ВЫЯСНИТЬ ВОЗМОЖНОСТИ БЕЗОПАСНОЙ ПОСАДКИ САМОЛЕТА ВОЕІNG 737-800 В «МЕЖДУНАРОДНЫЙ АЭРОПОРТ СОЧИ» В РАЗНЫХ МЕТЕОУСЛОВИЯХ.



объект исследования: создание модетно беда • • ДЛЯ ИССЛЕДОВАНИЯ ВОЗМОЖНОСТИ ПОСАДКИ CAMOЛЕТА BOEING 737-800. ПРЕДМЕТ ИССЛЕДОВАНИЯ: ПОСАДКА САМОЛЕТА В ШТАТНОМ РЕЖИМЕ НА ВС ГА. ПРИНЦИП ДЕЙСТВИЯ ПРИБОРОВ, РАБОТАЮЩИХ НА КИРЛИАН-ЭФФЕКТЕ. ГИПОТЕЗА: В АО «МЕЖДУНАРОДНЫЙ АЭРОПОРТ СОЧИ» ВОЗМОЖНО ОСУЩЕСТВИТЬ ПОСАДКУ CAMOЛЕТА BOEING 737-800 CO СТОРОНЫ ГОР. МЕТОДЫ ИССЛЕДОВАНИЯ: КЛАССИФИКАЦИЯ, МОДЕЛИРОВАНИЕ, АНАЛИЗ И СИНТЕЗ, АНАЛОГИЯ, ЭКСПЕРИМЕНТ.

АНАЛИЗ ПРОБЛЕМ ЗАХОДА НА **ПОБЕДа**ПОСАДКУ



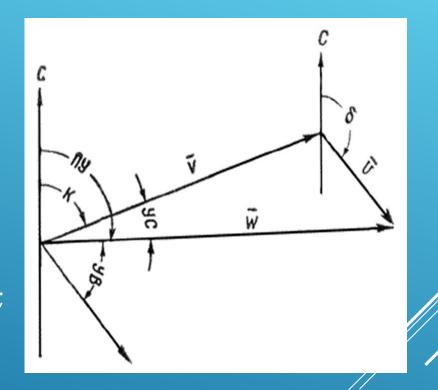
ФИЗИЧЕСКИЕ ПАРАМЕТРЫ ВОЗДУШНОГО СУДНА BOEING 737-800

победа	

Длина, м	39,47	Безопасные высоты:	
Размах крыльев, м	34,32	1. Над водой—200 м для скорости	
Ширина фюзеляжа, м	3,76		
Ширина салона, м	3,54	301—550 км/ч.	
Высота салона, м	2,20	2. Над горной местностью с	
Максимальная взлетная масса, кг	79 015	высотой гор до 2000 м — 300 м.	
Крейсерская скорость, км/ч	852	3. Над горной местностью с	
Двигатели	CFM56-7B24	рысотой пор болоо 2000 м — 600 м	
Максимальная высота полета, м	12 500	высотой пор более 2000 м — 600 м	
Длина разбега, м	2241		

РАСЧЕТ НАВИГАЦИОННОГО победа ТРЕУГОЛЬНИКА СКОРОСТЕЙ

```
УB = \square - \Pi У
\sin yC = (U*\sin yB) / V
K = \Pi Y - YC
W = V \cos yC + U \cos yB
Рассчитаем курс и путевую скорость, если
V = 852 \text{ km/yac}, 1 \text{ y3eA} = 0.514 \text{m/c}
\Pi Y = 80^{\circ}, \Box = 170^{\circ}, U = 3 \text{ ya} = 1,54 \text{ m/c} = 1,54 \text{ m/c}
(1,54*3600)/1000=5,544 \text{ km/y}
yB = \Box - \Pi y = 170^{\circ} - 80^{\circ} = 90^{\circ};
\sin yC = (U \sin yB) / V = 5.544 *1 / 360 = 1/12 = 0.0154;
YC = +1^{\circ}
K = \Pi Y - YC = 80 - (+1) = 79^{\circ};
W = V \cos yC + U \cos yB.
Так как cos 90° = 0, В авиации принято считать, что
косинус угла до 10° равен 1.
отсюда:W = V = 852 км/час,
```



Вывод: курс K = 79°; путевая скорость W = 852 km/4

РАСЧЕТ ЭЛЕМЕНТОВ ЗАХОДА НА ПОСАДКУ



Местные условия аэродрома в Сочи:

- высота аэродрома над уровнем моря Н = 27м;
- средний уклон местности іср = 0,002;
- среднемесячная температура самого жаркого месяца в 1300 t13 = 29.3°C;

С помощью этих данных определяются:- расчетная температура воздуха:

 $tpac4 = 1.07 \cdot t13 - 3^{\circ} = 1.07 \cdot 21.5^{\circ} - 3^{\circ} = 28.351^{\circ}$

- температура, соответствующая стандартной атмосфере при расположении аэродрома на высоте (H) над уровнем моря:

 $t_H = 15^{\circ} - 0.0065 \cdot H = 15^{\circ} - 0.0065 \cdot 27 = 14.685^{\circ}$

- расчетное давление воздуха:Ррасч = $760 - 0.0865 \cdot H = 760 - 0.0865 \cdot 510 = 715.885$ мм рт. ст. Hp1 = 700 м; Hp2=150 м; Vи = 350 км/ч; t0=+29°.

Определяем характер местности и минимальную истинную безопасную высоту полета; медуность горная; Нвез. ист =300 м.

- 2. Определяем абсолютную безопасную высоту полета:Н абс.без = Н без.ист + Н Р = 300// 700 = 1000 м.
- 3. Определяем температуру воздуха на полученной высоте и исправляем вы¬соту на НЛ-10М на методическую температурную поправку:

 Вывод: рассчитанная безопасная высота (990 м)

tH = +19°; t0,+ tH = +48°; H прив. без = 990 м

Вывод: рассчитанная безопасная высота (990 м) должна выдерживаться в полете с учетом инструментальной и аэродинамической поправок высотомера.

БОИНГ 747



БОИНГ 737





ИТОГИ РАСЧЁТОВ

	Боинг 747	Боинг 737
Сила тяжести	2 000 700 H	470 000 H
Подъёмная сила	[224 649,5; 230 000] H	[29 474; 31456] H
Сила двигателей при посадке	99 000 H	37 000 H



ГЛИССАДА



ОЖИДАЕМЫЫЕ РЕЗУЛЬТАТЫ: НА ОСНОВЕ ЭКСПЕРИМЕНТА МОЖНО ВЫЯСНИТЬ ВОЗМОЖНОСТИ БЕЗОПАСНОЙ ПОСАДКИ САМОЛЁТА BOEING 737-800 В «МЕЖДУНАРОДНЫЙ АЭРОПОРТ СОЧИ» В РАЗНЫХ МЕТЕОУСЛОВИЯХ И СОСТОЯНИИ ВЗЛЕТНО-ПОСАДОЧНОЙ ПОЛОСЫ. РЕЗУЛЬТАТЫ РАБОТЫ МС БЫТЬ ИСПОЛЬЗОВАНЫ В АВИАЦИИ. ЗАДАЧА БЕЗОПАСНОЙ ПОСАДКИ BOEING 737-800 БУДЕТ РЕШЕНА

ВЫВОД: В НАСТОЯЩЕЕ ВРЕМЯ ПОСАДКА СО СТОРОНЫ ГОР В ШТАТНОМ РЕЖИМЕ НЕВОЗМОЖНА ВВИДУ ТРЕБОВАНИЙ ЗАХОДА НА ПОСАДКУ И ГЕОГРАФИЧЕСКОГО ПОЛОЖЕНИЯ АЭРОВОКЗАЛЬНОГО КОМПЛЕКСА. ПОСАДКА ВОЗМОЖНО ТОЛЬКО В СЛУЧИИ ФОРС-МАЖОРНЫХ ОБСТОЯТЕЛЬСТВ И ИДЕАЛЬНЫХ ПОГОДНЫХ УСЛОВИЙ И ФИЗИЧЕСКИЙ ПАРАМЕТРОВ ВС, И ТОЛЬКО ВС РЕГИОНАЛЬНОГО ТИПА И МЕНЬШЕ (БОИНГ 737 ИЛИ ЭРБАС А320). В ДАННОЙ РАБОТЕ ИССЛЕДОВАНЫ ТЕОРЕТИЧЕСКИ СИСТЕМЫ ПОСАДКИ САМОЛЁТОВ В РОССИИ И ФИЗИЧЕСКИЕ ПАРАМЕТРЫ BOEING 737-800. ТАКЖЕ ПРИ РАСЧЁТАХ НЕОБХОДИМО УЧИТЫВАТЬ ИНСТРУМЕНТАЛЬНУЮ И АЭРОДИНАМИЧЕСКУЮ ПОПРАВКУ ВЫСОТОМЕТРА. ТАКЖЕ БЫЛ ПРОВЕДЁН РАСЧЁТ КУРСА ЗАХОДА НА ПОСАДКУ ПО НАВИГАЦИОННОМУ ТРЕУГОЛЬНИКУ И РАСЧЁТ ЭЛЕМЕНТОВ ЗАХОДА НА ПОСАДКУЮ ПОЭТОМУ ЦЕЛЬ РАБОТЫ ЧАСТИЧНО ДАСТИГНУТА

СПАСИБО ЗА ВНИМАНИЕ!

