Politechnika Warszawska

Metody Komputerowe w Spalaniu PRZEPŁYW USTALONY PRZEZ SILNIK TURBINOWY

Maksymilian Moraczewski 327622

Prowadzący: Dr inż. Mateusz Żbikowski

Data oddania: **10.06.2025**

1 Wstęp

Celem projektu było stworzenie uproszczonego modelu silnika turboodrzutowego w języku Python, który oblicza parametry całkowite (temperatura i ciśnienie) w kluczowych sekcjach silnika: przed wlotem, za wlotem, za sprężarką, za komorą spalania (uwzględniając reakcję chemiczną), za turbiną oraz na wylocie z dyszy.

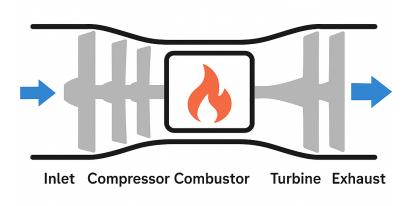


Figure 1: Model badanego silnika

2 Założenia

- Przepływ jednorodny i stacjonarny.
- Wszystkie elementy silnika są idealne (brak strat).
- Wartość wykładnika izentropy: $\gamma = 1.4$.
- Stała gazowa powietrza: $R = 287 \,\mathrm{J/(kg \cdot K)}$.
- Proces spalania symulowany w programie Cantera przy użyciu mechanizmu GRI-Mech 3.0 (gri30.yaml).
- Paliwo: metan (CH₄), jako substytut Jet A-1.

3 Model matematyczny i numeryczny

Każdy etap silnika obliczany jest osobną funkcją w klasie Turbojet:

- inlet(): oblicza parametry całkowite za wlotem.
- compressor(): uwzględnia izentropowe sprężanie w sprężarce.
- combustor(): wykonuje spalanie adiabatyczne metanu z powietrzem w Canterze.
- turbine(): rozprężanie spalin na turbinie.
- outlet(): wstępne oszacowanie warunków na wylocie dyszy zbieżno rozbieżnej i prędkość gazów wylotowych.

4 Przykładowe obliczenia

4.1 Dane wejściowe

- Temperatura i ciśnienie statyczne na wysokości przelotowej: $T_0=230~\mathrm{K},\,p_0=26\,500~\mathrm{Pa}$
- Liczba Macha: $M_0 = 2.0$
- Stopnie sprężania: $\pi_d = 0.95, \, \pi_c = 16.0, \, \pi_t = 6.5$
- Stosunek masowy paliwo/powietrze: f = 0.3

4.2 Wyniki

Dla powyższych danych wejściowych otrzymano następujące parametry:

- Za wlotem: $T_{t2} = 414.00 \text{ K}, p_{t2} = 196\,980.51 \text{ Pa}$
- Po sprężarce: $T_{t3} = 914.19 \text{ K}, p_{t3} = 3151688.08 \text{ Pa}$
- Po spalaniu: $T_{t4} = 1716.25 \text{ K}, p_{t4} = 3151688.08 \text{ Pa}$
- Po turbinie: $T_{t5} = 1005.35 \text{ K}, p_{t5} = 484\,875.09 \text{ Pa}$
- Za wylotem: $T_{t9} = 788.70 \text{ K}, p_{t9} = 207347.90 \text{ Pa}, V_9 = 626.76 m/s$

5 Wnioski

Stworzony model pozwala na szybką analizę parametrów termodynamicznych w uproszczonym silniku turboodrzutowym. Zastosowanie Cantery umożliwiło uwzględnienie reakcji spalania w sposób realistyczny, co znacząco poprawia jakość symulacji względem modeli czysto termodynamicznych. Model może być w przyszłości rozwijany o straty rzeczywiste, wymianę ciepła, nieliniowe wykładniki γ oraz dokładniejsze dane paliwowe.