

# PRESENTAZIONE AGLI STUDENTI









## WHAT?



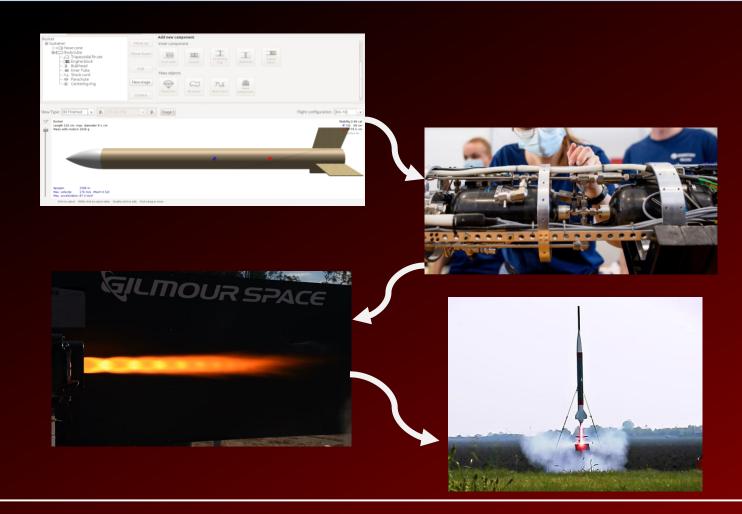
# THRUST è un progetto universitario con l'obbiettivo di:

- progettare
- assemblare
- testare
- lanciare

un sounding rocket a propulsione ibrida.

#### E con esso tutti i sistemi associati:

- Ground Station
- Rampa di lancio
- Test Facilities









#### WHAT?

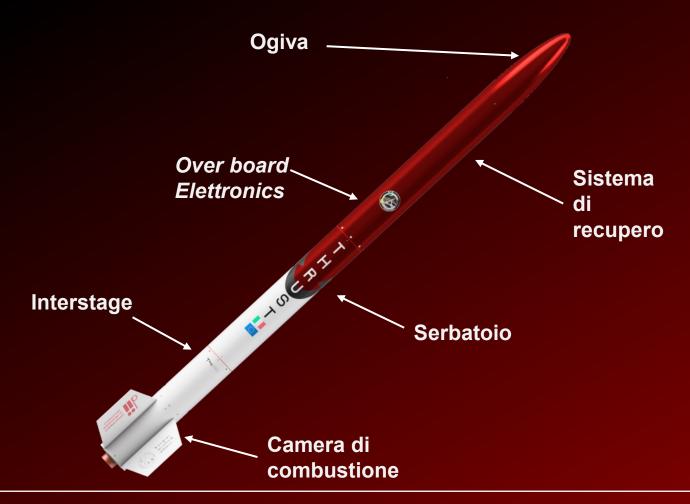




SFR I è la prima tecnologia progettata da THRUST.

Un power rocket di classe M progettato per portare 3 *Cansat* ad altezza obiettivo di 3 km:

- Lunghezza 2.70 m
- Diametro 150 mm
- $I_{sp} = 244 s$
- Spinta<sub>media</sub> = 1000 N
- Massa 30 kg









## WHY?





#### Lanci schedulati:

1. Altezza 1 km, Giugno 2023 nell'Aviosuperficie di Molinella (BO)

Obbiettivo: Test di volo per le tecnologie di accensione, aborto, recupero.

2. Lancio a 3 km, Ottobre 2023 all'aviosuperficie di Molinella (BO)

Obbiettivo: Test di volo altezza massima per EuroC.





E poi?







#### WHY?



Competizione annuale che si svolge a Ponte de Sor (PT) nella quale i migliori team universitari d'Europa si sfidano in termini di:

- Precisione nel raggiungimento della quota obbiettivo
- Innovazioni presentate dal proprio sounding
- Capacità di lavoro e coordinamento in squadra.



EUROC

EUROPEAN ROCKETRY CHALLENGE





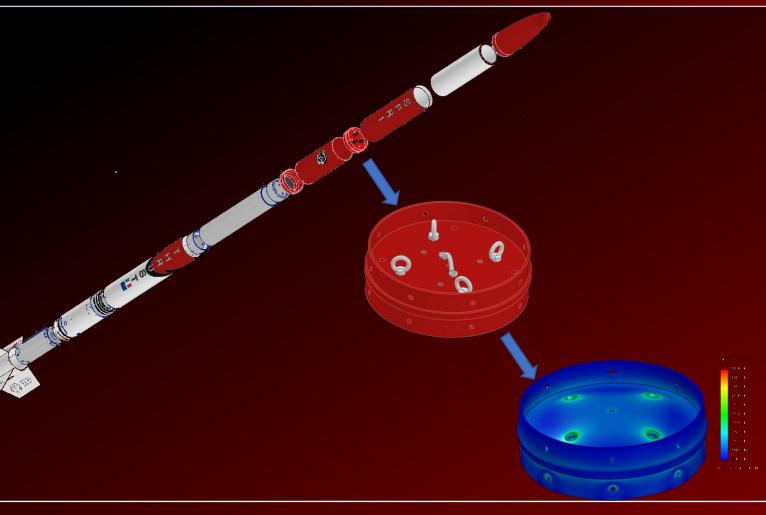






# La progettazione di SFR SI è evoluta partendo da:

- Requisiti tecnici e di EuroC
- Analisi preliminare performance/Stima masse
- Definizione geometrie e interfacce
- Dimensionamento dai sottosistemi ai componenti
- Realizzazione CAD
- Analisi computazionali (FEM, CFD...)





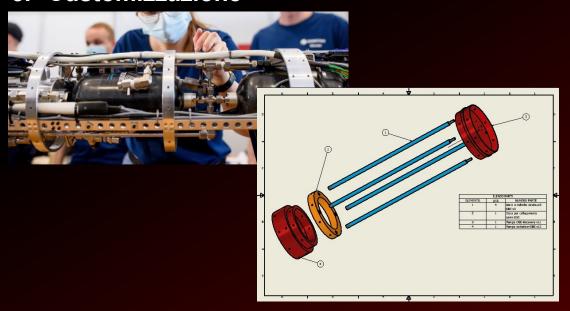






Struttura modulare composta da flange che dividono ogni sottosistema dal successivo per favorire:

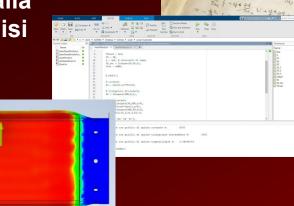
- 1. Assemblaggio
- 2. Accesso più semplice
- 3. Customizzazione



Dimensionamenti sono stati fatti prima su carta, in casi complessi con codici *Matlab* e alla fine mediati analisi FEM e CFD.

122,4

31,3



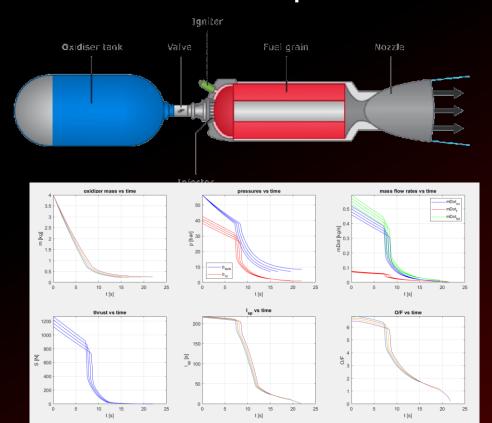






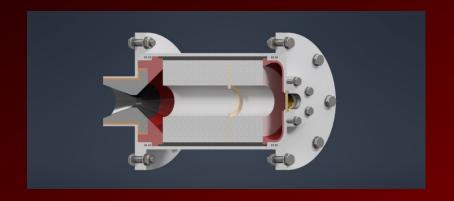


Il motore TH-1000, è un propulsore ibrido auto pressurizzato blowdown, ovvero che sfrutta la combinazione di ossidante liquido e combustibile solido.



#### Le specifiche sono;

- I<sub>sptot</sub> = 8000 N\*s
   O/F = 6.5
- MEOP = 70 bar
- Spinta<sub>media</sub> = 1000 N
- TVC non presente











Il motore però non è fatto solamente dalla camera di combustione, è necessaria una linea fluidica che metta in collegamento ossidante e combustibile. Nella zona d'interstage si trova la

valvola detta a 4 vie, che permette di:

Far passare l'ossidante

- Caricare il serbatoio
- Realizzare il venting in caso di necessità
- Garantire l'aborto sia in volo che in pedana







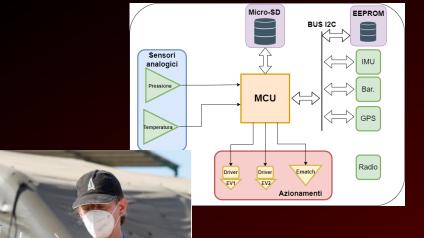




#### L'elettronica invece si divide in:

- Avionica (STM32F411)
- Sensoristica (da volo e da test)
- Ground station

Software e comunicazione



#### Per poter:

- Comunicare con SFR I
- Ottenere dati prestazionali
- Realizzare
   l'aborto sia su
   Launch-Pad che
   in volo

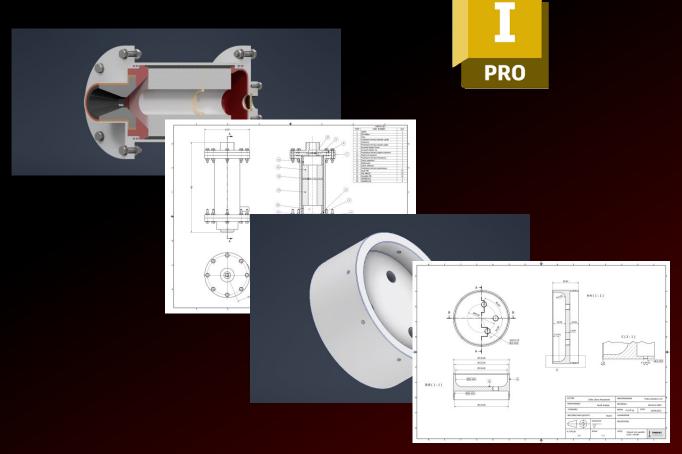








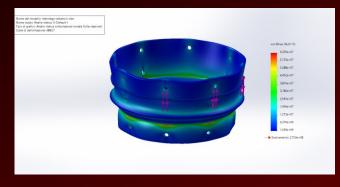


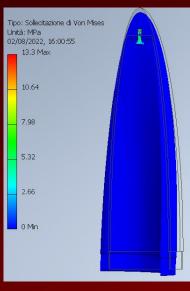


Mentre le analisi FEM mediante il software Nastran/Patran o tool di Inventor



Industry Leading Multidisci linary FEA Solution









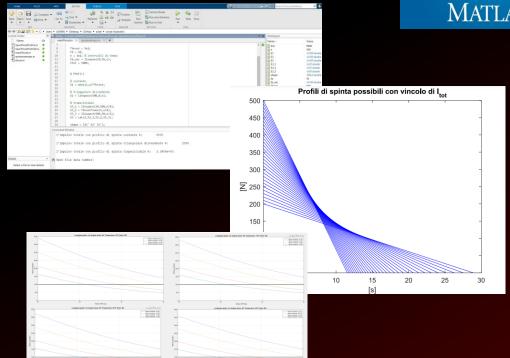




ClickUp

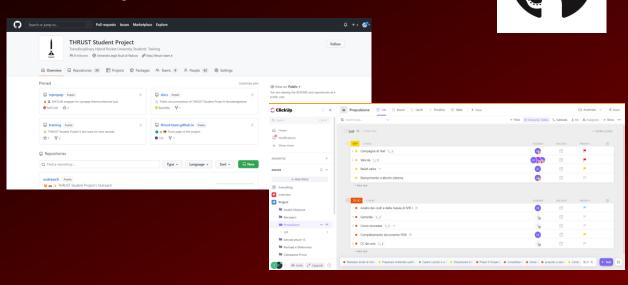
#### Il software per coding è MATLAB





# Per gestire il lavoro e fornire i work packages:

- GitHub
- Click Up











#### Unisciti ad uno dei nostri team:

- Propulsione
- Strutture
- CAD
- Recupero
- Elettronica/Payload
- Test
- Analisi Missione
- Budget/Sporsoship
- Gestionale/Management







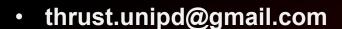


## WHERE?



# Avete domande? Siete curiosi?







THRUST Recruits



thrust.team



THRUST Student Project















# FIN



