

인공 위성 3단 분리

Hanyang Univ.
Automobile Engineering

조명 : 미래호

조원 : 이동현, 이수명, 정규빈

INDEX

001 팀명 선정 배경



002 제작 과정



003 결과 동영상



팀명 선정 배경

(1) 주제 선정 배경

항공우주기술









(1) 주제 선정 배경

주요국 우주개발 예산(2014)

838 한국 459 i

● 일본 2,602

1111 4,569





단위:백만USD

팀명 선정 배경

미래호



 CAE기반 독자적

 위성

제작 과정

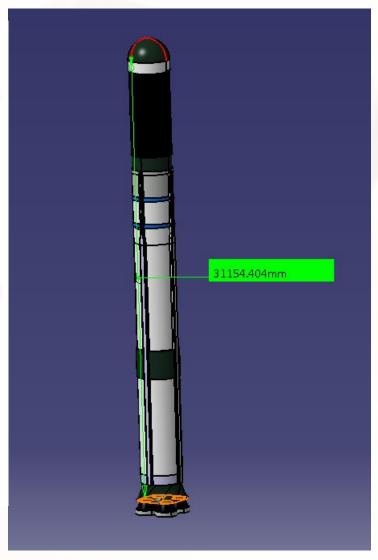
(1) 모델링(발사체)

• 발사체 : 드네프르

• 규격 : 길이 약 35M 폭 3M

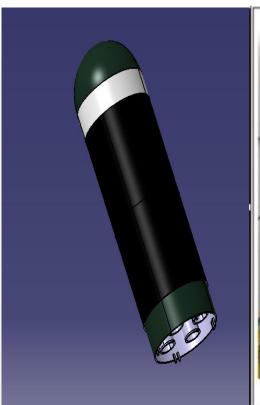
• 실제 크기 사용!



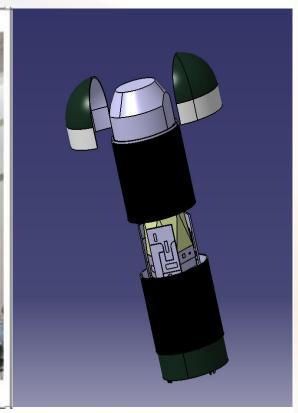


(1) 모델링



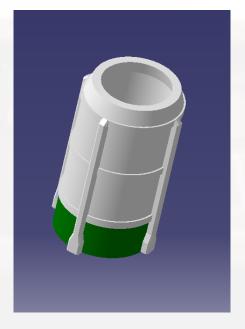


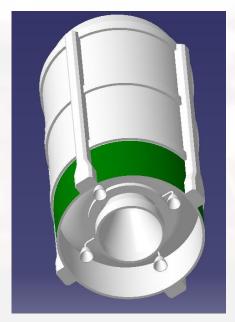




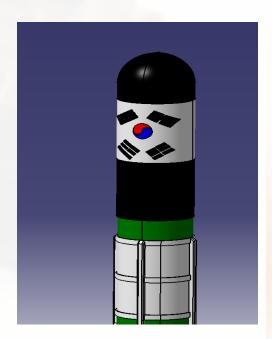
(1) 모델링





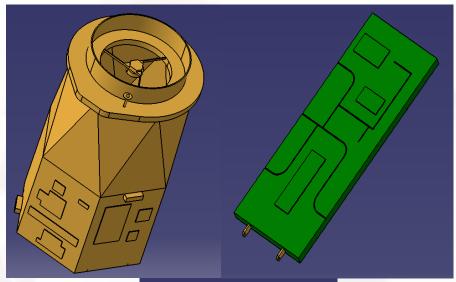


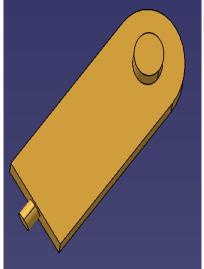




(1) 모델링 (아리랑 3A호)

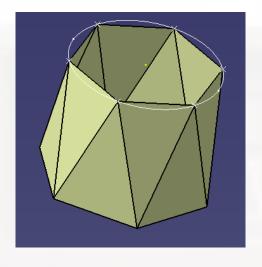


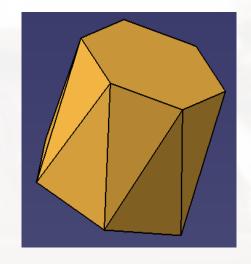




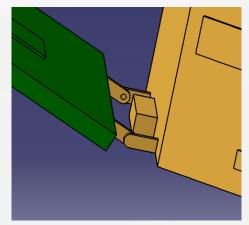
(2) Design

① 인공위성





GSD를 활용하여 가장 비슷한 모양으로 모델 링 하였다.

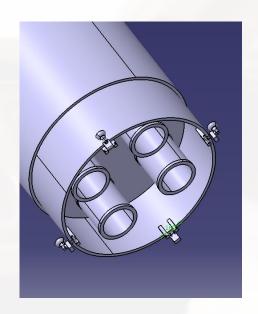


몸통과 날개가 이어지는 부분은 Revolute joint로 제작하였다.

(3) DMU Kinematics



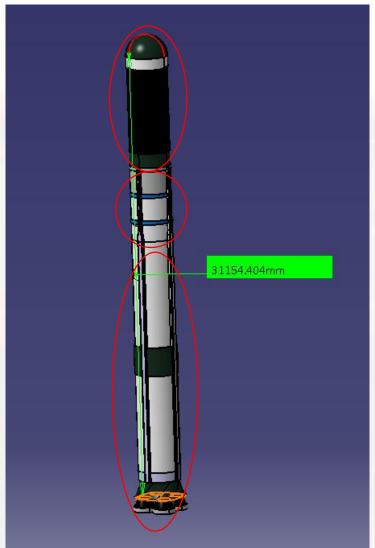




• revolute joint와 rigid joint로 날개와 같은 부품의 회전운동을 가능



(3) DMU Kinematics

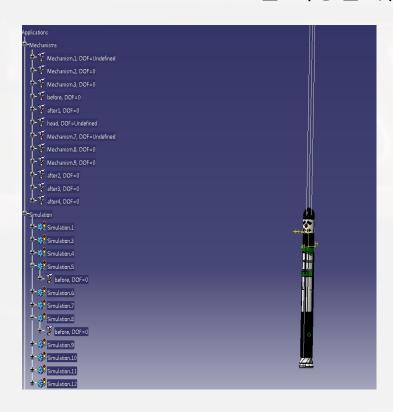


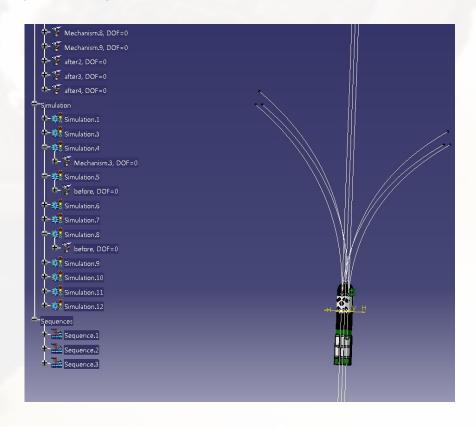
- point curve joint와 rigid joint의 차이를 이용하여 로켓을 3단 분리
- 1차 연료 탱크 & 2차 연료탱크 (하단부)
- 상단부
- 머리
- 위성

(3) DMU Kinematics

총 7개 파트

Point-Curve kinematics를 이용한 위성발사 모습 구현







결과 동영상

결과 동영상

: https://splice.gopro.com/v?id=K1R90yep8



