



# 인공위성 및 이의 제어방법

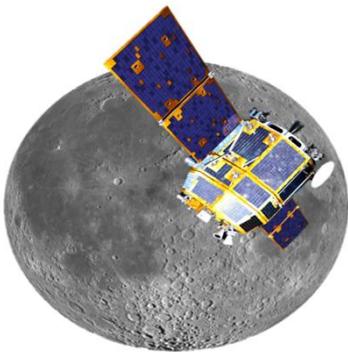


기술분류 : 위성 분야

거래유형 : 추후 협의    기술 가격 : 별도 협의

연구자 정보 : 전문진 선임 / 위성연구본부

기술이전 상담 및 문의 : ㈜에프엔피파트너스 | 김은애 선임 | 02.6957.3144 | kimea0309@fnppartners.com



## 기술개요

- 행성궤도에서 **활영임무를수행하면서태양광을이용하여효율적으로전력충전을수행**할수 있는 인공위성 과이의제어방법에관한기술임

## 기술완성도

TRL1	TRL2	TRL3	TRL4	TRL5	TRL6	TRL7	TRL8	TRL9
기초이론/ 실험	실용목적 아이디어/ 특허 등 개념 정립	연구실 규모의 성능 검증	연구실 규모의 부품/시스템 성능평가	시제품 제작 /성능평가	Pilot 단계 시작품 성능평가	Pilot 단계 시작품 신뢰성 평가	시작품 인증 /표준화	사업화

※ TRL 3 : Lab 규모 성능검증 완료

## 기술활용분야

- 인공위성항공기,드론, 자동차등 **태양광을이용하여전력충전을하는 분야 활용 가능**



(인공위성)



(항공기)



(드론)

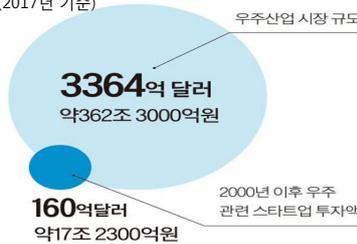


(자동차)

## 시장동향

### 세계 우주산업 시장 규모

(2017년 기준)



(출처: 커머셜 스페이스 트랜스포테이션)

### 세계 드론 시장 규모

DRONE MARKET SIZE AND FORECAST 2018-2024



(출처: Drone industry insights, The drone market 2018-2024, 2019)

- 세계 우주산업시장 규모는 **3,364억달러(2017)**이며 **드론 시장 규모는 141억 달러(2018)**를 기록함
- 국내 정부 우주개발 투자 규모는 **6042억원(2018년)**이며 최근 민간기업의 우주항공 산업 참여 확대, 개인 및 중소기업 수요 중심의 기체 제조와 서비스 산업이 확장 추세임
  - 발사체와 위성체 제작 등의 하드웨어 중심 → 혁신적인 아이디어를 기반으로 한 서비스와 소프트웨어 산업이 중심이 될 것으로 예측됨
- 세계 2위 항공 업체 에어버스는 **태양광 드론(제퍼5)로 26일 연속 비행**을 성공했다고 밝혔으며, 국내는 **항우연 항공대 카이스트 등에서 태양광 드론 관련 연구 개발 수행 중** → **항우 군사, 상업 위성을 대체할 것으로 전망됨**
  - 태양광 드론은 지상 감시와 원격 통신, 과학 관측 등 위성과 동일한 기능 수행 가능 → **드론 제작, 발사 비용은 위성의 80분의 1 수준(500만 달러)**



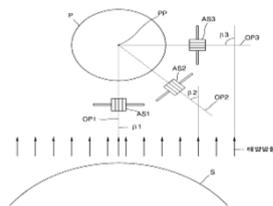
## 개발기술 특성

### 기존기술 한계

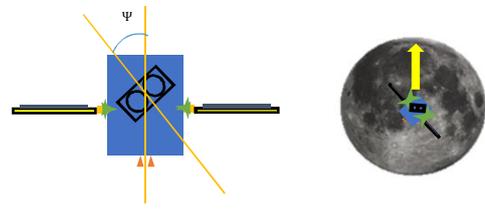
- 2축 짐벌타입(gimbal type)의 구동장치 사용하여 태양전지판을 인공위성본체에 연결 → 태양전지판이 회전함에 따라 태양전지판 무게 중심이 인공위성 전체 무게 중심과 다른 축에 위치하게 되어 **외란(disturbance)에 영향을 받음**
- 태양전지판이 인공위성 중심축과 **일정한 각도(fixed cant angle)를 갖도록 배치** → 태양전지판에 입사하는 태양광 입사각이 일정 수준 이하가 됨에 따라 전력 충전이 가능하나, **전력 충전 시 최대로 전력을 충전하지 못하고, 구조적으로 외란에 취약함**

### 개발기술 특성

- 베타각( $\beta$ ) 인공위성 궤도면과 태양 방향이 이루는 각에 따른 **전력 감소를 해결하기 위해** → 태양전지판을 **4축으로 일정 각도 회전된 형태로 장착**



(그림 베타각을 도시한 그림)



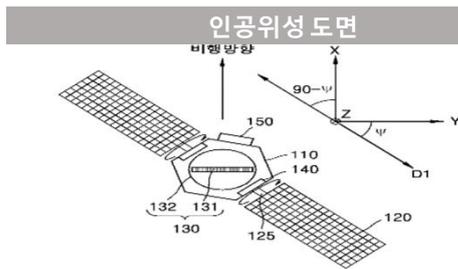
(그림 4축으로 일정 각도 회전된 형태로 장착한 태양전지판 예시)

→ 다양한 베타각(0도, 30도, 45도, 60도, 90도 등)에서 **일정 수준 이상의 전력 생산이 가능**

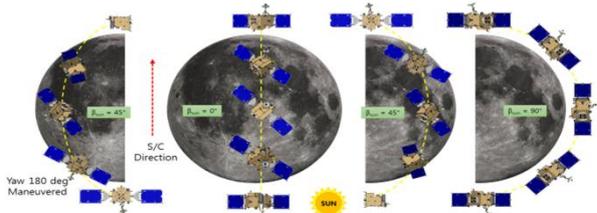
→ 태양전지판이 회전하더라도 인공위성의 전체 무게 중심이 변하지 않는 구조이기 때문에 **외란의 영향을 받지 않아 안정적인 운용이 가능**

## 기술구현

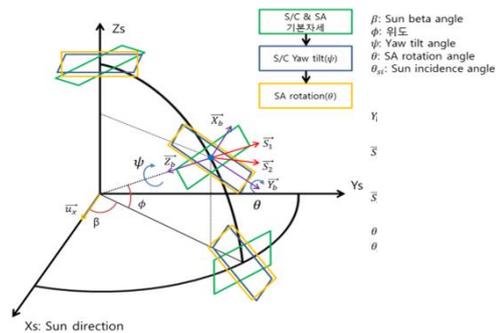
### 인공위성 및 이의 제어 방법



### 태양 전지판 적용 궤도선



### 태양 전지판 회전각 유도 및 인공위성 제어 알고리즘



- 요우각( $\psi$ ) 결정 → 태양전지판과 수평방향( $Y$ ) 사이의 각도
- 베타각( $\beta$ ) 결정 → 인공위성의 궤도면과 항성 방향 사이의 각도
- 인공위성 위도( $\theta$ ) 결정
- 베타각, 위도, 요우각에 기초하여 태양전지판의 회전각( $\theta$ ) 산출
- 태양전지판은 산출된 회전각으로 회전

## 지식재산권 현황

No.	특허명	특허(출원)번호
1	인공위성 및 이의 제어방법	10-1898641