

# KA-32T 시뮬레이터용 엔진 모델링

## Engine Modeling for KA-32T Simulator

전대근\*, 최형식, 전향식, 김동민 (한국항공우주연구원)

### 1. 서 론

훈련용 비행 시뮬레이터는 조종사 훈련 효과를 극대화하기 위해 조종사가 실제 항공기에 탑승할 때와 유사한 비행 성능(Performance) 및 조종성(Handling Quality)을 모의하여야 하며, 조종사 정상/비정상 절차 훈련에 필요한 각종 시스템을 모의하여야 한다.

엔진 모델은 훈련용 비행 시뮬레이터를 구성하는 핵심 모델 중 하나로서, 비행 성능과 조종성에 직접적인 영향을 주는 엔진 성능 모의뿐만 아니라 엔진 시동/정지를 포함하는 절차 훈련에 필요한 엔진 관련 시스템 모의를 담당한다.

본 논문에서는 한국항공우주연구원 주관 하에 개발하고 있는 KA-32T 훈련용 헬기 시뮬레이터의 엔진 모델을 개발하기 위한 방법을 제시하고, 엔진 모델의 구성 및 상세 모델링 결과를 정리하였다.

### 2. 엔진 모델 개발 방법

KA-32T는 러시아 KAMOV 및 KumaPE가 각각 설계, 제작한 동축 반전 헬리콥터로서, 두 개의 TB3-117을 장착하고 있다.

TB3-117 엔진은 EACS (Engine Automatic Control System)를 포함한 터보 샤프트 엔진이므로, 엔진 모델은 EACS를 모의하는 엔진 제어 모델과 터보 샤프트 엔진의 성능을 모의하는 엔진 성능 모델로 구분하여 모델링하였다.

헬기의 성능에 직접적인 영향을 주는 엔진 성능 모델 개발을 위해 전형적인 가스터빈 엔진 모델링 방법을 사용하였다. 비행 시뮬레이터와 같은 실시간 시뮬레이션에 사용되는 가스터빈 엔진 모델링 방법으로는 Aerothermodynamic Model, Piece-wise Linear

Model, Transfer Function Model 등을 들 수 있는데[1], 본 연구에서는 Piece-wise Linear Model을 사용하였다.

Piece-wise Linear Model은 전통적인 선형동력학 이론을 확장한 것으로서 상태변수, 입력변수, 출력변수를 사용해 모델링하는 방법이다. 이는 KA-32T와 같이 헬리콥터의 설계/제작사 또는 엔진 제작사로부터 원천 데이터를 제공받기 힘들지만, 엔진 정비교범 등으로부터 엔진 기능과 관련되는 일반적인 설명, 정상상태에서의 엔진성능 데이터를 확보할 수 있는 경우에 사용하기 적절한 방법이다.

엔진 모델링을 위한 툴로는 헬기 동역학 툴인 Flightlab[2]의 내장 소프트웨어인 CSGE (Control System Graphical Editor)를 사용하였다. CSGE는 Matlab/Simulink와 유사한 환경으로서 엔진 제어 모델과 같은 제어 로직 개발이 용이할 뿐 아니라, KA-32T 비행 시뮬레이션 모델 구성의 기본 툴로 사용[3]되고 있는 Flightlab에 별다른 작업 없이 통합할 수 있다는 장점이 있다.

### 3. 엔진 제어 모델

연료 제어 모델은 KA-32T 장착엔진인 TB3-117의 EACS (Engine Automatic Control System)를 모의하는 것으로서, EACS의 기능에 대해 상세히 기술하고 있는 엔진정비교범 [4][5][6]을 기준으로 하여 모델링하였다. 모델링에 앞서 먼저 EACS의 기능들을 분류하고, 모델링되어야 할 요소들을 선정하였으며, 단순 기계적 기능 모사에 해당되는 내용은 모델링에서 제외하였다.

그림 1은 엔진 제어 모델과 엔진 성능 모델의 관계를 나타내는 것으로서, 엔진 제어 모델은 컬렉티브 위치, 쓰로틀 레버를 입력으로 하

고, 엔진 성능 모델에서 계산된 가스발생기 속도(Ngg), 엔진 압축기 압력(Pc), 터빈 입구 온도 (TIT), 로터 속도(Nmr) 등을 피드백 받아 최종적으로 엔진에 공급되어야 할 필요 연료 유량(FF)을 계산하여 엔진 성능 모델에 제공하는 역할을 수행한다. 역으로 엔진 성능 모델은 엔진 제어 모델에서 전달 받은 필요 연료 유량을 이용하여 가스 발생기 속도 등의 엔진 물성치를 엔진 제어 모델로 피드백한다.

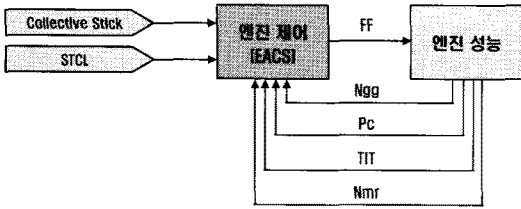


그림 1 EACS의 주 기능

그림 2는 EACS의 주 구성 요소를 보여준다. EACS의 구성 요소 중 연료 불순물 제거, 연료 압력 저하 시 압력 증가 기능을 수행하는 Low Pressure Fuel System, 잉여 연료 제거를 위한 Drains System, 그 외 Piping 등은 단순 기계적인 기능에 불과하므로 모의에서 제외하였다. 그림에서 Main Fuel System으로 표현된 부분은 EACS의 주 구성 시스템으로서 파워 조건에 따른 필요 연료 유량은 기본적으로 여기서 결정된다. TIT Limiting System 및 Engine Power Condition Limiting System은 시스템의 제한기로서만 작동한다.

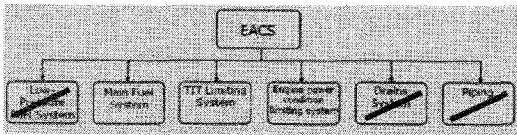


그림 2 EACS의 주 구성 요소

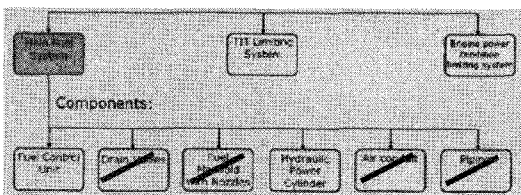


그림 3 Main Fuel System의 주 구성 요소

Main Fuel System 역시 그림 3에서와 같이 기계적 성격을 띠는 요소들을 제외한, Fuel Control Unit, Hydraulic Power Cylinder 만을

모의 대상으로 선정하였다.

이상의 과정을 거쳐서 분류/정리된 엔진 제어 모델의 세부 모델을 요약하면 표 1과 같다.

표 1 엔진 제어 모델 구성

모델	비고	
Main Fuel System	Fuel Control Unit	연료 제어기 (표 2참조)
	Hydraulic Power Cylinder	블리드 에어 밸브 제어
TIT Limiting System	터빈 흡입구 온도 자동 제어	
Engine Power Condition Limiting System	엔진 흡입구 온도, 압력을 근거로 로터 최대 속도 제어 (EEG)	

여기서 Fuel Control Unit (연료 제어기)은 엔진 제어 모델의 핵심으로서, 표 2에서 설명된 각종 조정기/제어기를 포함하며, 표에 기술된 세 가지 다른 엔진 상태 조건에서 작동한다.

표 2 연료 제어기 구성 요소

엔진 상태	구성 요소	비고
엔진 시동	Auto Start Control Unit (자동 시동 제어기)	시동 싸이클의 초기 단계에서 엔진으로 공급되는 연료 제어
정상 상태	Main Rotor Speed Gvnr. (주 로터 속도 조정기)	주 로터 RPM이 유지되도록 연료 제어
	Gas Generator Speed Gvnr. (가스발생기 속도 조정기)	idle, 최대 파워 조건에서 가스발생기 속도 유지하도록 연료 제어
	Temperature Corrector (온도 보정기)	온도에 무관하게 동일파워 유지하도록 가스발생기 속도 조정기 보정
전환 상태	Power Synchronizer (파워 동기기)	압축기 압력을 동등하게 유지하여 두 개 엔진 파워를 동일하게 유지
	Accel. Time Control Unit (가속 시간 제어기)	가속과 같은 파워 조건 변경 시 연료 유량 제어

이상의 과정을 거쳐 구성된 KA-32T 엔진 제어 모델의 Top Level 구성도는 그림 4와 같다.

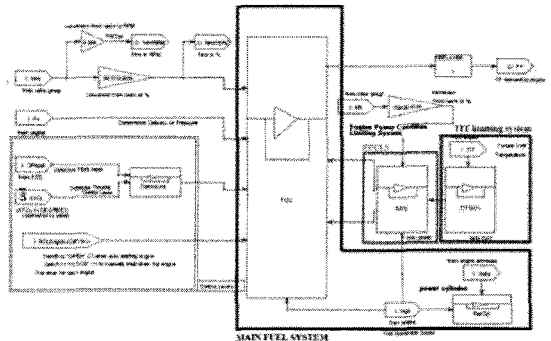


그림 4 KA-32T 엔진 제어 모델

#### 4. 엔진 성능 모델

엔진 성능 모델은 Lookup Table을 활용한 Piece-wise Linear 모델로서, 가스발생기 속도를 기본 입력으로 하여 엔진 압축기 압력, 터빈 입구 온도, 로터 속도, 토크 등을 계산하도록 구성하였다. 주 입력 값인 가스발생기 속도는 연료 제어 모델에서 생성된 필요 연료 유량에 1차 변환 함수를 적용하여 계산하였다..

Piece-wise Linear 모델 구성을 위해서는 각종 정상상태 엔진 테이블이 필요한데, 이를 위해 엔진 정비 교범의 데이터를 사용하였다. 엔진 정비 교범에 포함된 엔진 데이터로는 해수면-최대파워 기준, 속도에 따른 성능 데이터, 고 파워 조건에서 가스발생기 속도에 따른 연료 소모율, 파워, 가스 온도 등이 있는데, 이들을 이용하여, 가스발생기 속도를 입력으로 하는 정상상태 엔진 테이블을 구축하였다.

그림 5는 가스발생기 속도에 따른 파워, 연료 소모율 관련 테이블 생성 예를 보여준다. 그림에서 가스발생기 속도(Ngg)에 따른 비연료소모율(Specific Fuel Consumption) 및 파워(Horse Power) 데이터로부터 가스발생기 속도를 입력으로 한, 파워 및 연료소모율 (비연료소모율 × 파워) 테이블을 생성할 수 있다.

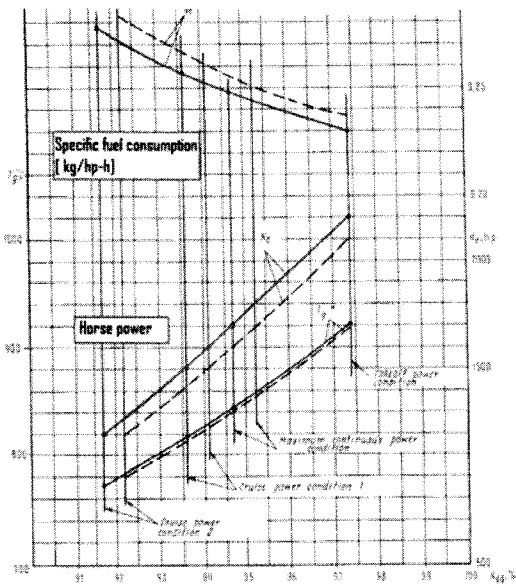


그림 5 가스발생기속도 vs. 엔진성능

그림 6은 이상의 과정을 거쳐 생성된 엔진 성능 모델의 Top Level 구성도를 보여 준다.

그림에서 엔진 물성치 계산의 기본 입력값이 가스발생기 속도임을 확인할 수 있다.

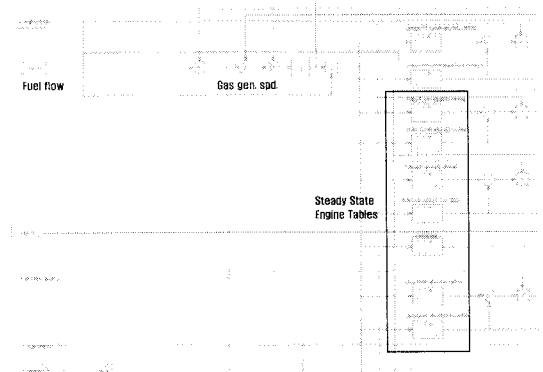


그림 6 KA-32T 엔진 성능 모델

#### 5. 모델 검증

엔진 제어 모델과 엔진 성능 모델을 통합하여 모델의 적절성 여부 판단을 위해 검증 작업을 수행하였다.

그림 7은 엔진 제어 모델 적용에 따른 각종 조정기/제어기에 대한 시험 결과이다. 그림에서 보는 바와 같이 자동 시동 제어기(Auto Starting Control Unit)에 의해 엔진 시동 되는 구간 (75초 ~ 100초), Idle 조건 및 파워 증가 조건에서 가스발생기 조정기(Ngg Governor)에 의해 가스발생기 속도가 제한되는 구간 (100초 ~ 240초), 주 로터 속도 조정기(Nmr Governor) 작동 구간 (240 ~ 310초), 최대 파워 조건에서 엔진 전자 조정기 (EEG)가 주 로터 속도 조정기로부터 제어권을 넘겨 받는 구간 (310초 이후)을 확인할 수 있다.

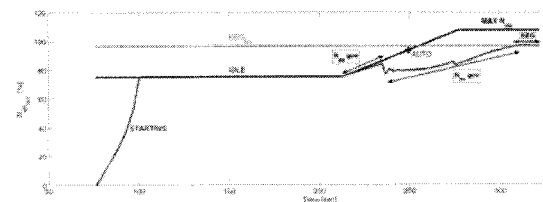


그림 7 엔진 제어 모델 시험 결과

그림 8은 엔진 시동 및 정지 관련 검증 결과이다. 그림에서 "From Movie"로 표기된 부분은 그림 9에서 보이는 바와 같이 실제 KA-32T의 지상 작동 시 이를 녹화하여 데이터화한 것이

다. 그림 8에서 보는 바와 같이 모의 결과는 기준 시험 데이터 대비 유사한 결과를 보이고 있음을 확인할 수 있다.

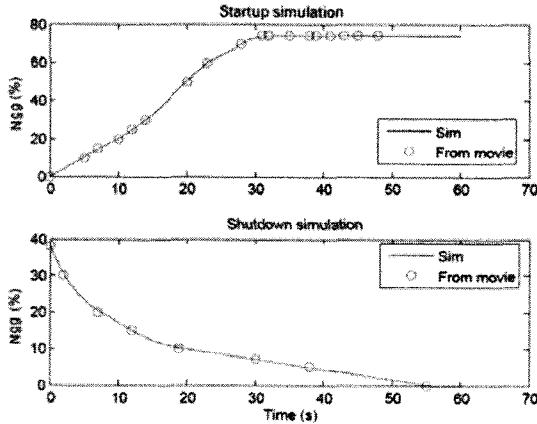


그림 8 엔진 시동/정지 시험 결과

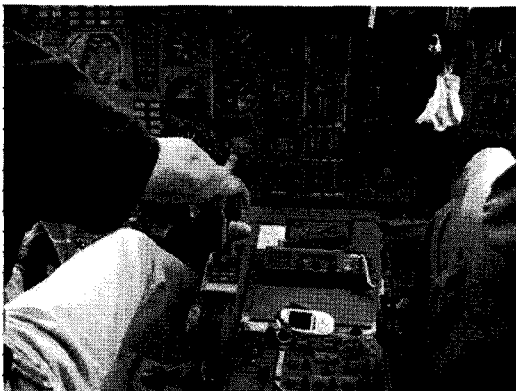


그림 9 엔진 지상 작동 시험

상기 기술된 제한된 범위에서의 검증 시험은 2007년 8월 이후 수행될 KA-32T 비행시험 완료 후 추가적으로 보완될 예정으로, 이 과정에서 정상상태에서의 엔진 특성에 대한 기본적인 비교 시험을 비롯하여, 엔진 시동/정지, 전환 상태에서의 엔진 반응 관련한 일체의 시험 및 튜닝이 진행될 예정이다.

## 6. 결론

KA-32T 시뮬레이터용 엔진 제어 모델 및 엔진 성능 모델을 개발하였다.

KA-32T 장착엔진인 TB3-117 엔진의 엔진 제어 모델을 위해 정비교범에 기술되어 있는 TB3-117의 기능을 검토하여, 모의 대상 요소를 분류한 후 모델링을 수행하였다.

엔진 성능 모델은 Piece-wise Linear Model

방법을 사용하였으며, 엔진 정비 교범에 포함된 엔진 성능 데이터를 활용하여 정상상태 엔진 성능 테이블을 구축한 후 이를 변환 함수를 기반으로 한 동적 모델에 통합하였다.

개발된 엔진 모델은 비행시험 수행 후 비행 시험 데이터와 비교 시험 평가 및 튜닝 과정을 거쳐 최종 시뮬레이터에 통합될 예정이다.

## 후 기

본 연구는 건설교통부 항공선진화연구개발사업의 연구비 지원(훈련용 헬기 시뮬레이터개발 과제)에 의해 수행되었습니다.

## 참 고 문 헌

- [1] "Real-Time Modeling Methods for Gas Turbine Engine Performance," Society of Automotive Engineers, Inc., AIR4548, July 2001
- [2] "FLIGHTLAB Theory Manual," Advanced Rotorcraft Technology, Inc., 2003
- [3] 전대근, 최형식, 김철완, 전향식, "KA-32 실시간 비행 시뮬레이션 모델 개발," 한국항공우주학회 춘계학술대회, 2007
- [4] "TB3-117 Engine Maintenance Manual Book 1," KA-EN-M101, Kamov Company
- [5] "TB3-117 Engine Maintenance Manual Book 2," KA-EN-M102, Kamov Company
- [6] "TB3-117 Engine Maintenance Manual Book 3," KA-EN-M103, Kamov Company