

# SAA0187

## Sistemas Aeronáuticos de Acionamento

More Electric Aircraft

Prof. Dr. Jorge Henrique Bidinotto  
[jhbidi@sc.usp.br](mailto:jhbidi@sc.usp.br)

- **Introdução**
- **Extração de energia dos motores**
- **Sistema hidráulico**
- **Sistemas ambientais**
- **Atuadores**
- **More electric engine**

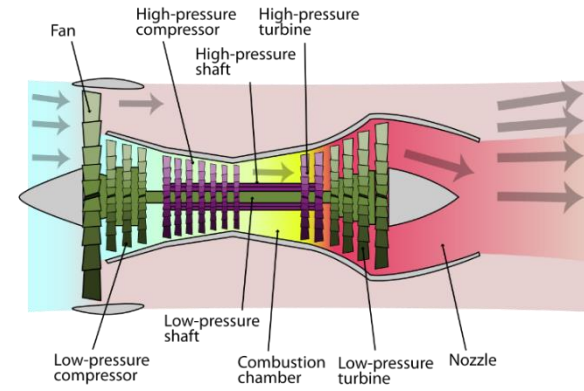
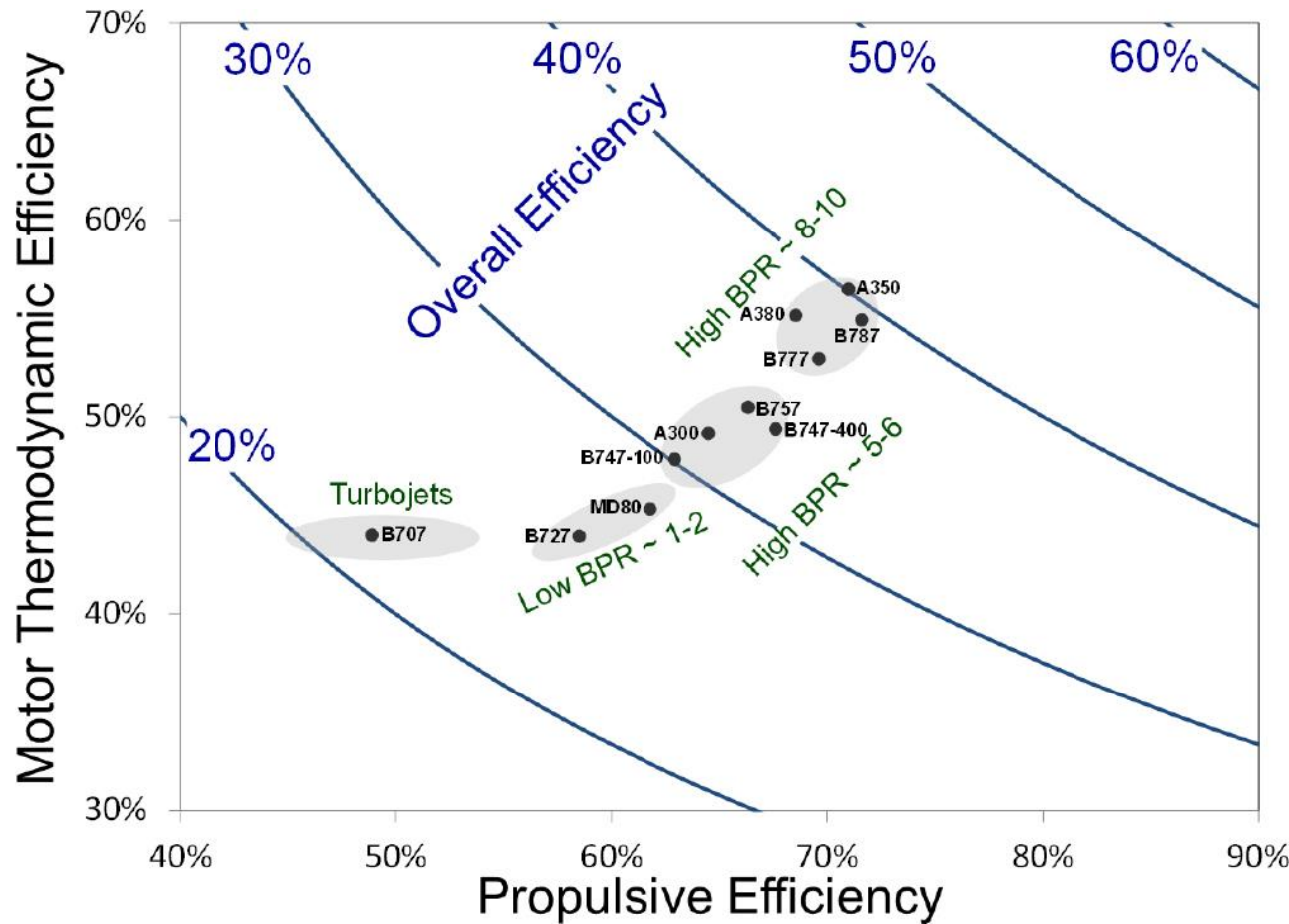
- **Introdução**
- **Extração de energia dos motores**
- **Sistema hidráulico**
- **Sistemas ambientais**
- **Atuadores**
- **More electric engine**

- Tendência crescente na indústria aeronáutica
- Tem sido factível nos últimos anos, graças ao desenvolvimento de sistemas com consumo menor de energia
- Na década de 1950, surgiu o conceito de All Electric Aircraft, que não foi implementado

- Na década de 1980 a NASA lançou o programa IDEA (Integrated Digital Electrical Aircraft), que foi uma iniciativa com trabalhos nas seguintes frentes:
  - Flight Control Technology
  - Wing Technology
  - Engine Power Extraction
  - Flight Control Actuation
  - Advanced Electrical Power Systems
  
- Nos últimos anos, as aeronaves A380 e Boeing 787 deram um salto no uso de tecnologias eletrificadas

- Introdução
- **Extração de energia dos motores**
- Sistema hidráulico
- Sistemas ambientais
- Atuadores
- More electric engine

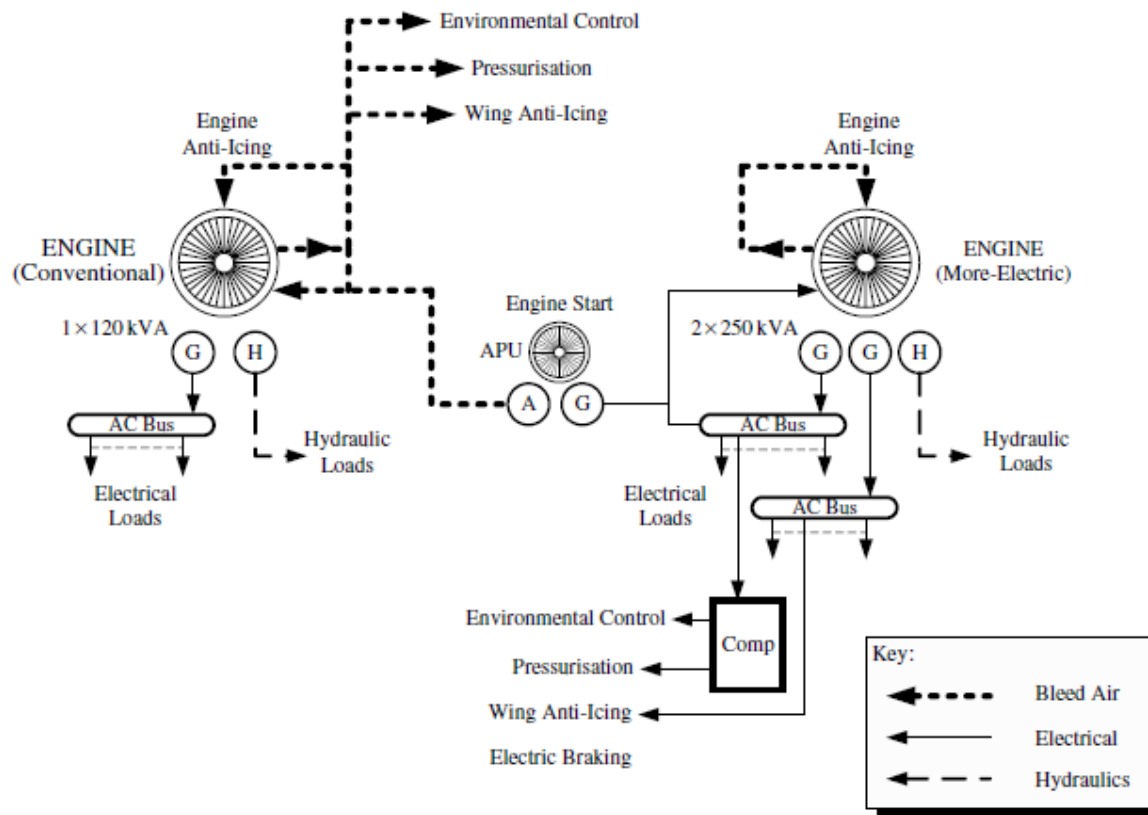
- Aeronaves convencionais extraem energia dos motores para os sistemas da seguinte forma:
  - Funcionamento da gearbox, acionando geradores elétricos
  - Funcionamento das bombas hidráulicas movidas pela gearbox (EDPs) e das bombas elétricas movidas pelo gerador elétrico
  - Energia pneumática para mover todos os sistemas relacionados (pressurização, proteção contra gelo, ambientais, etc.)
- Motores mais eficientes têm tido razão de by-pass cada vez maiores



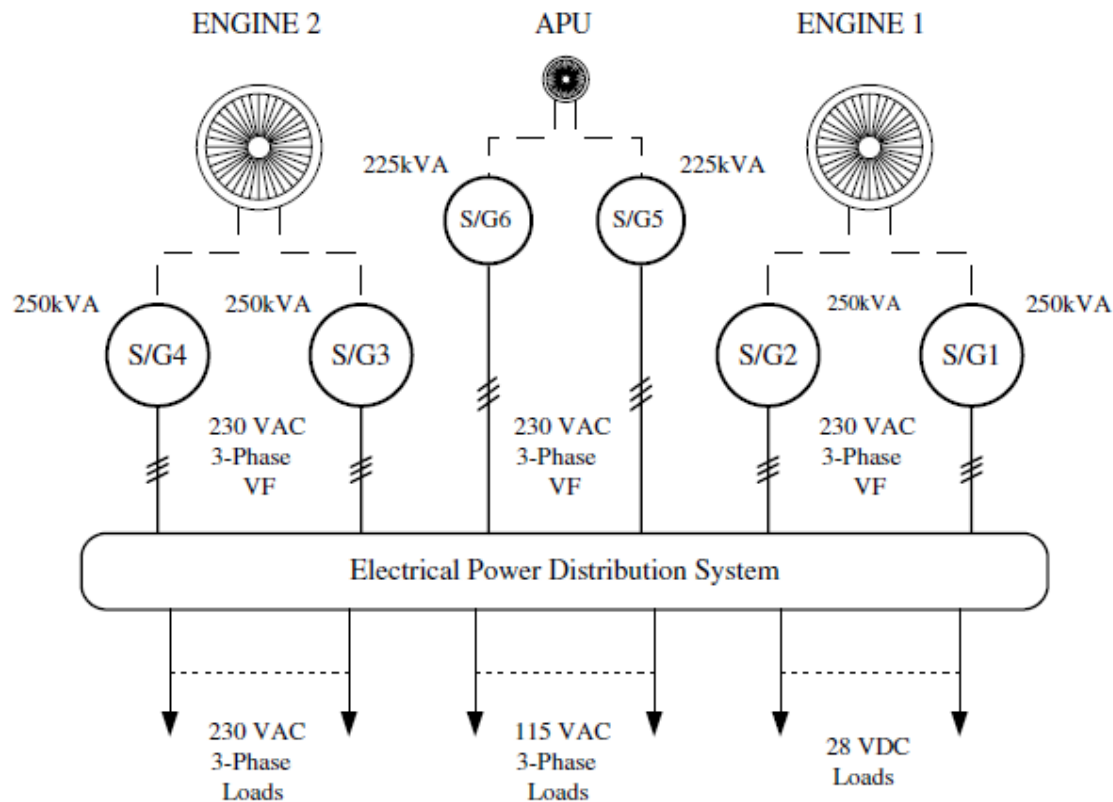


- Essa quantidade cada vez menor de ar energizado (alta pressão/alta temperatura) tem causado impacto, possibilitando que cada vez menos ar possa ser sangrado para uso nos sistemas
- A solução foi migrar gradativamente os sistemas para uma mesma fonte de energia, vinda da gearbox

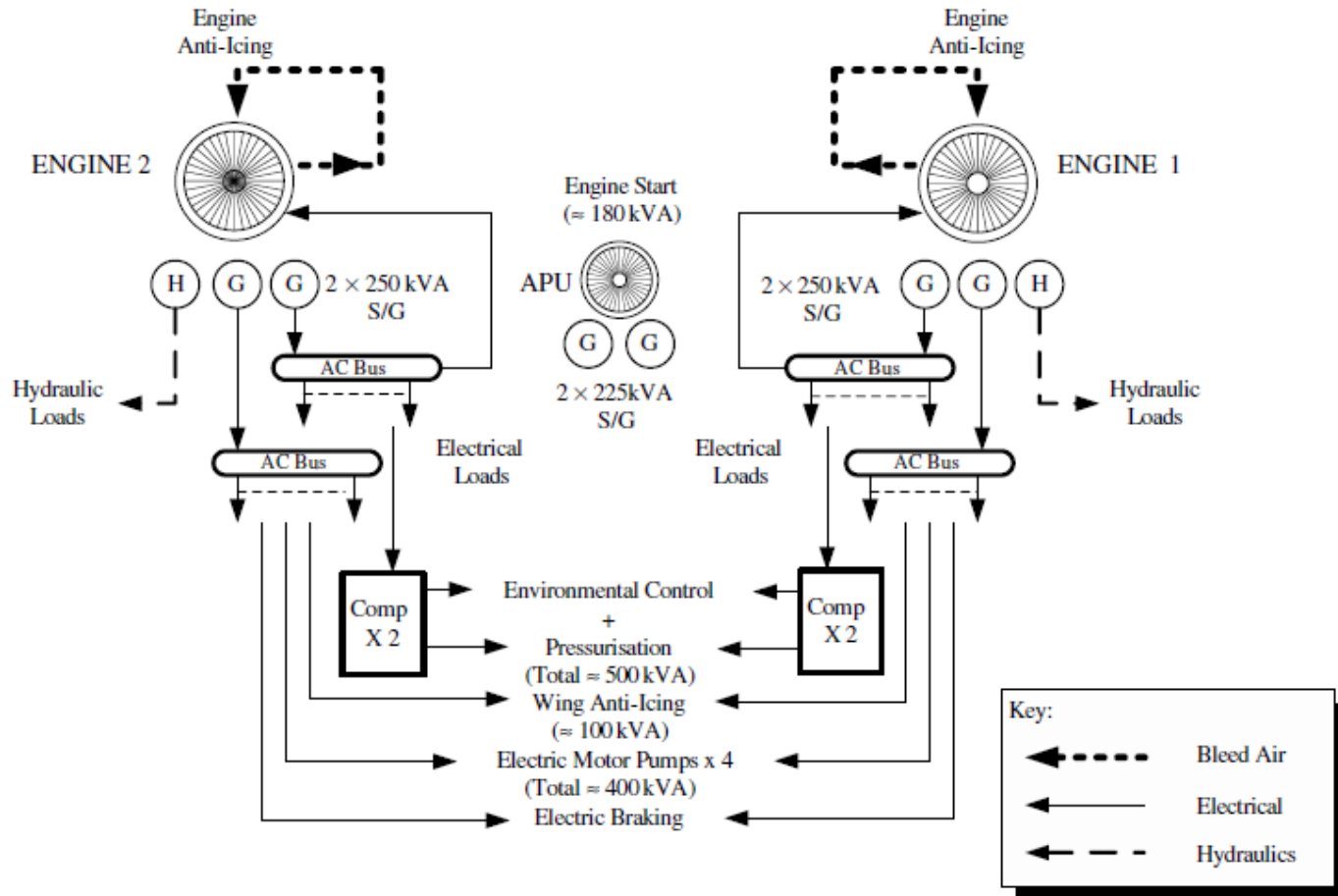
- Comparação de extração de energia:
  - Convencional x More Electric Aircraft



- Exemplo: Boeing 787
  - Extração de energia elétrica

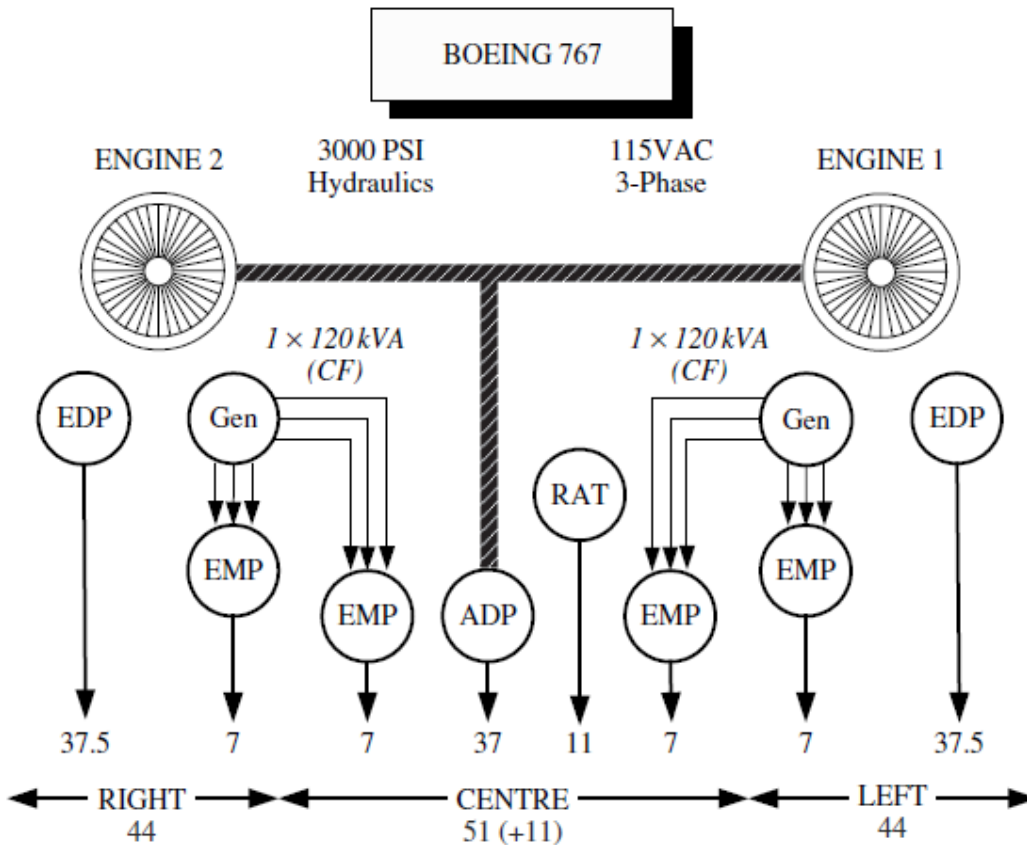


- Exemplo: Boeing 787
- Cargas elétricas



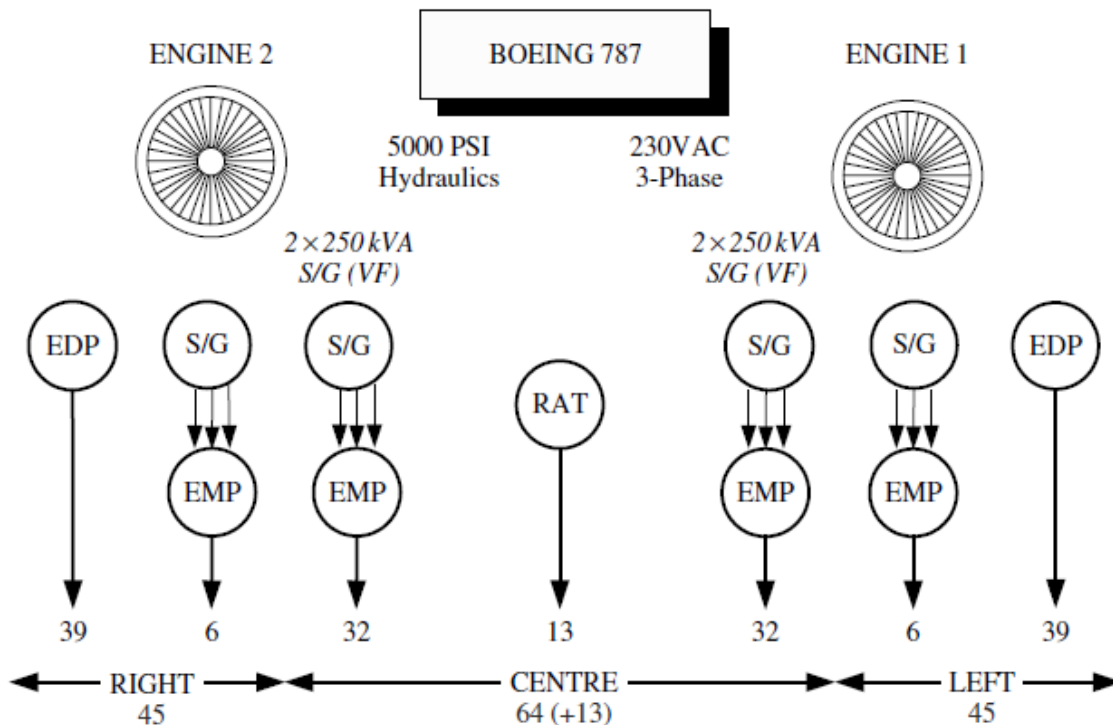
- Introdução
- Extração de energia dos motores
- **Sistema hidráulico**
- Sistemas ambientais
- Atuadores
- More electric engine

- Comparativo
  - Aeronave convencional



- Bleed acionando Air Driven Pump (ADP)
- Pressão hidráulica de 3000 psi
- Sistema elétrico de 115 VAC trifásico, frequência constante de 400 Hz
- Uso de geradores que acionam as Electric Motor Pumps (EMP)
- Uso de Engine Driven Pumps (EDP) para pressurizar linhas hidráulicas

- Comparativo
  - More Electric Aircraft

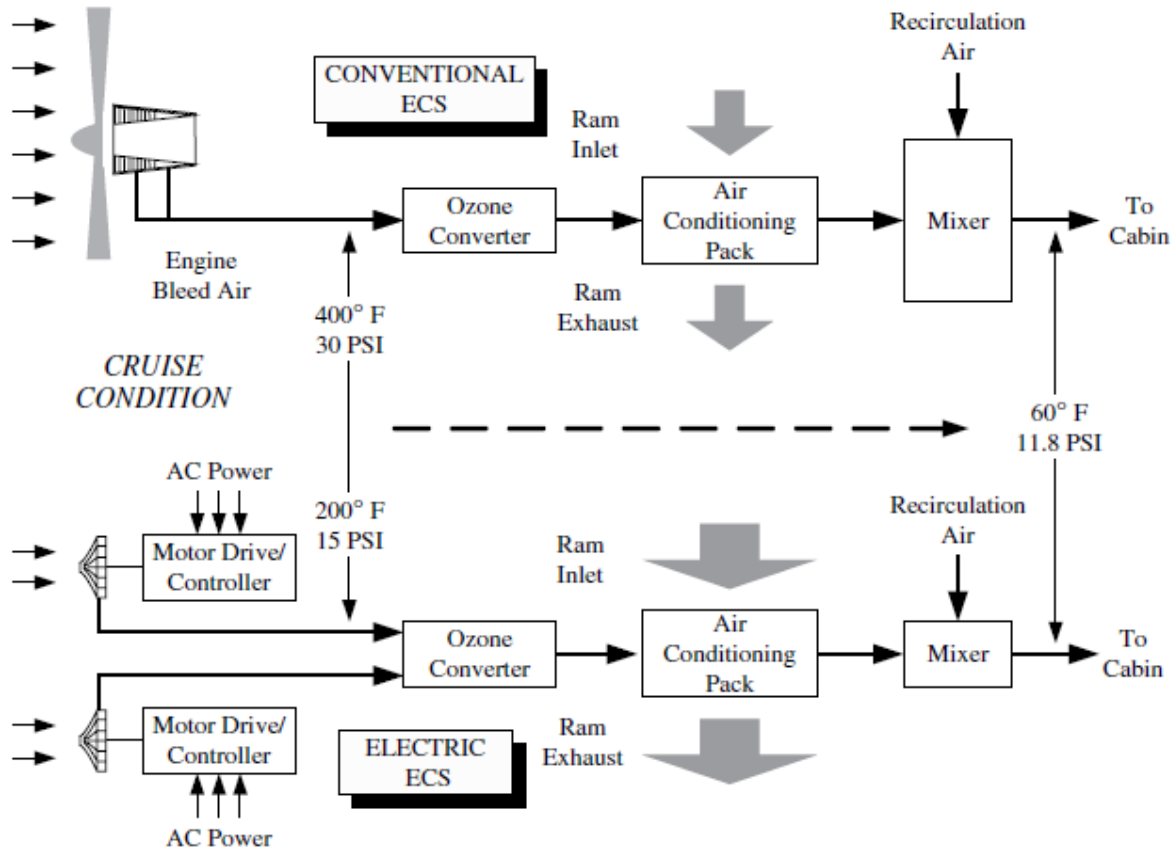


- Eliminação da ADP
- Pressão hidráulica de 5000 psi
- Sistema elétrico de 230 VAC trifásico, frequência variável
- Uso de starter/generator, para facilitar partida dos motores elétricos
- Uso de maiores EMPs (em torno de 4 vezes maiores)
- EDPs e RATs para beackup, com maior capacidade

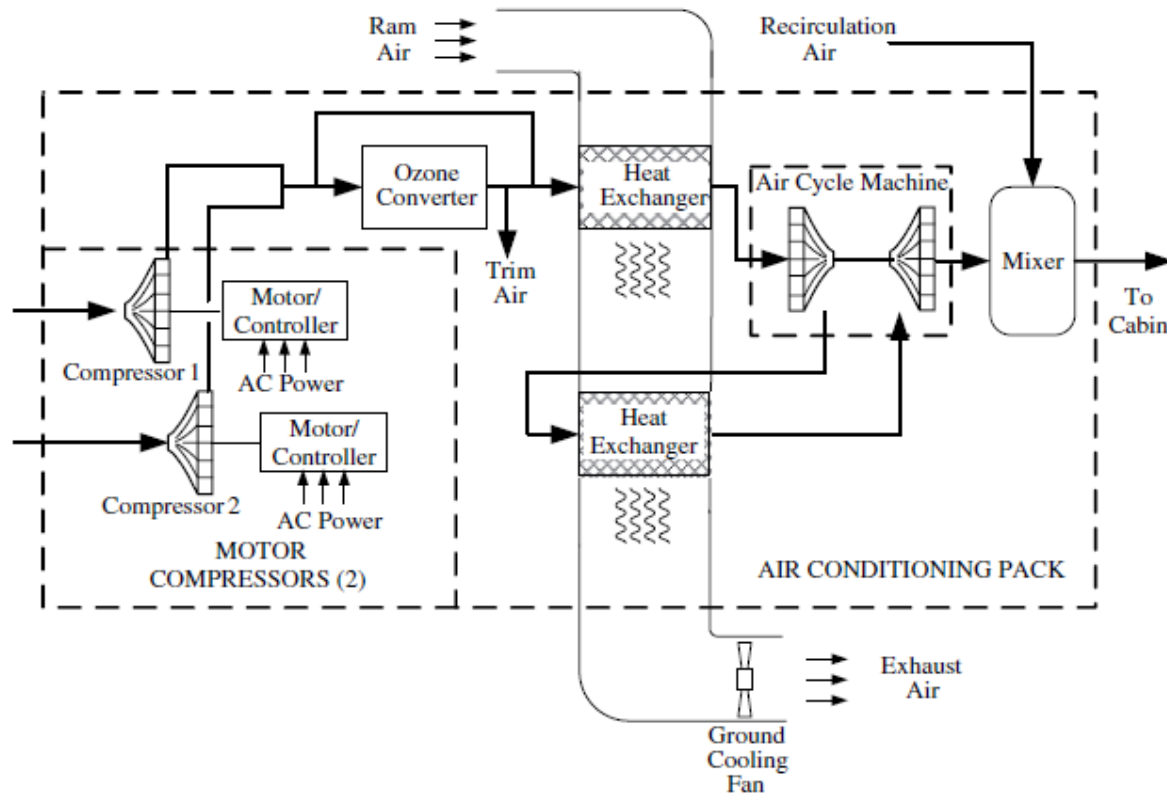
- Introdução
- Extração de energia dos motores
- Sistema hidráulico
- **Sistemas ambientais**
- Atuadores
- More electric engine



- Comparativo
  - Aeronave convencional x More Electric Aircraft



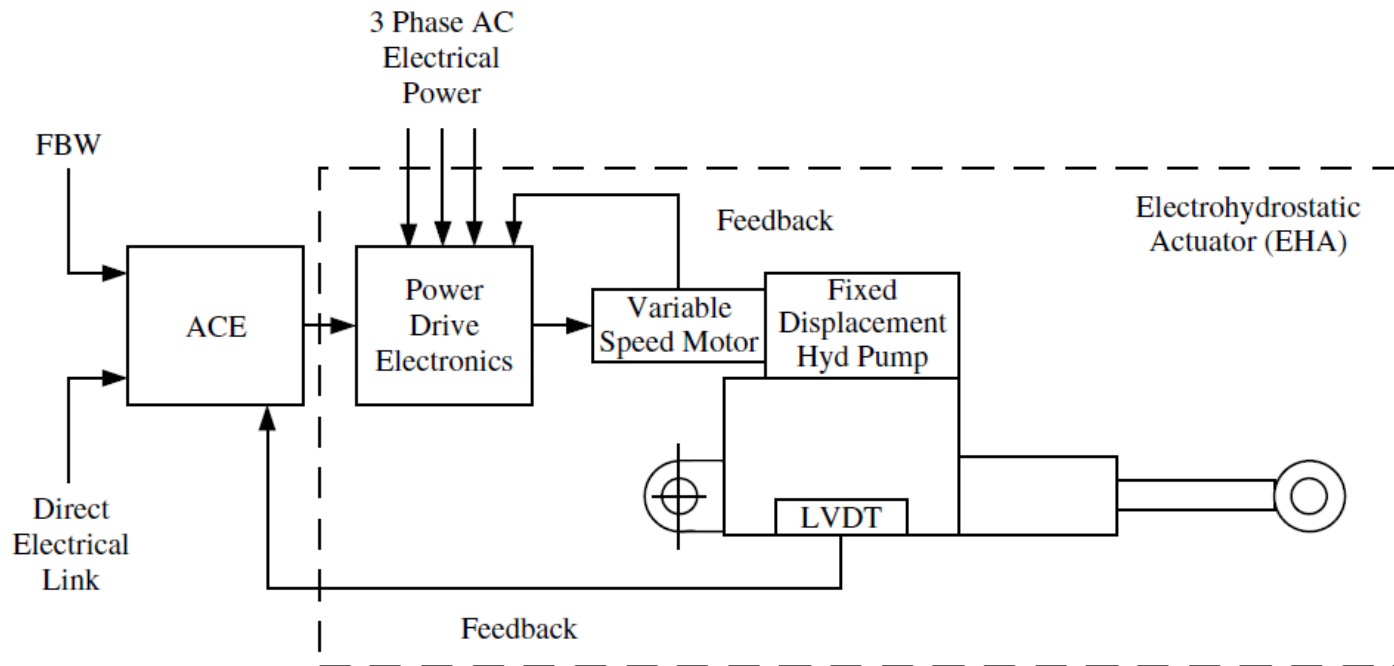
- Comparativo
  - More Electric Aircraft



- Introdução
- Extração de energia dos motores
- Sistema hidráulico
- Sistemas ambientais
- **Atuadores**
- More electric engine

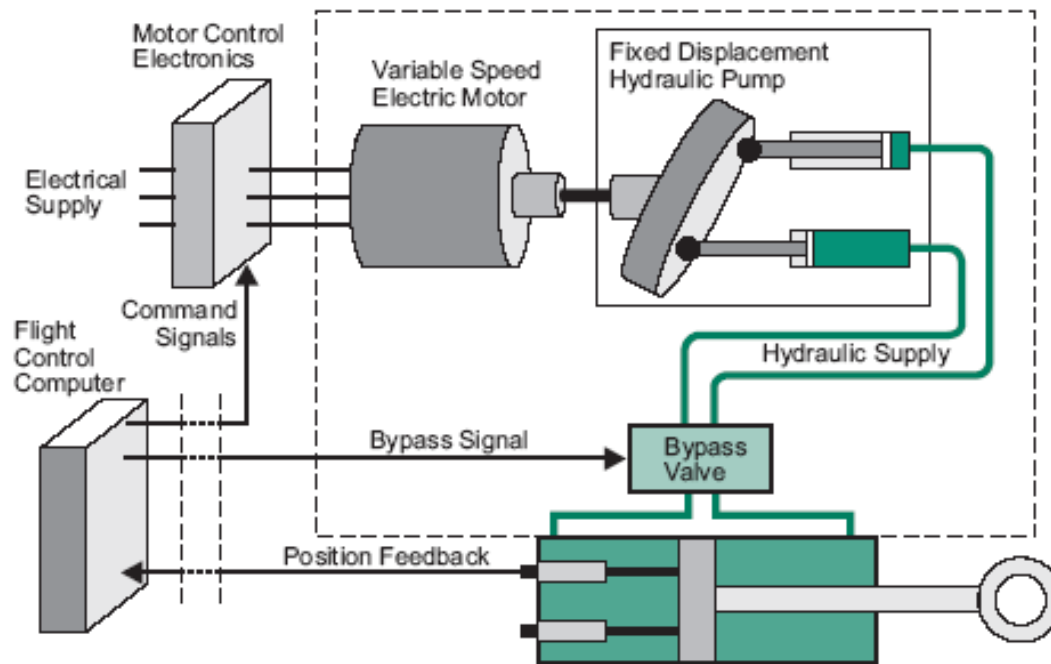
- **Atuador Eletro-hidrostático (EHA)**

- Alimentação em 270 VDC ou 540 VDC
- A integração com sinais elétricos permite sua utilização em sistemas FBW e integração com barramentos aviônicos



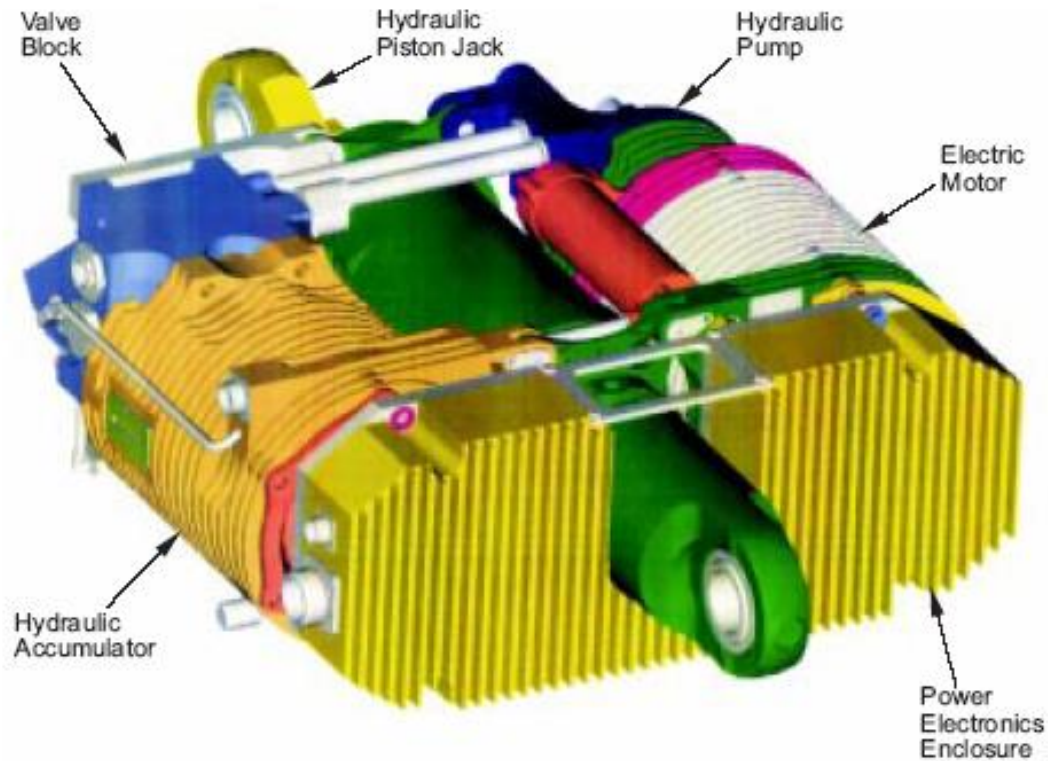
- **Atuador Eletro-hidrostático (EHA)**

- Interpõe um sistema hidráulico em escala reduzida entre o motor elétrico e o atuador.

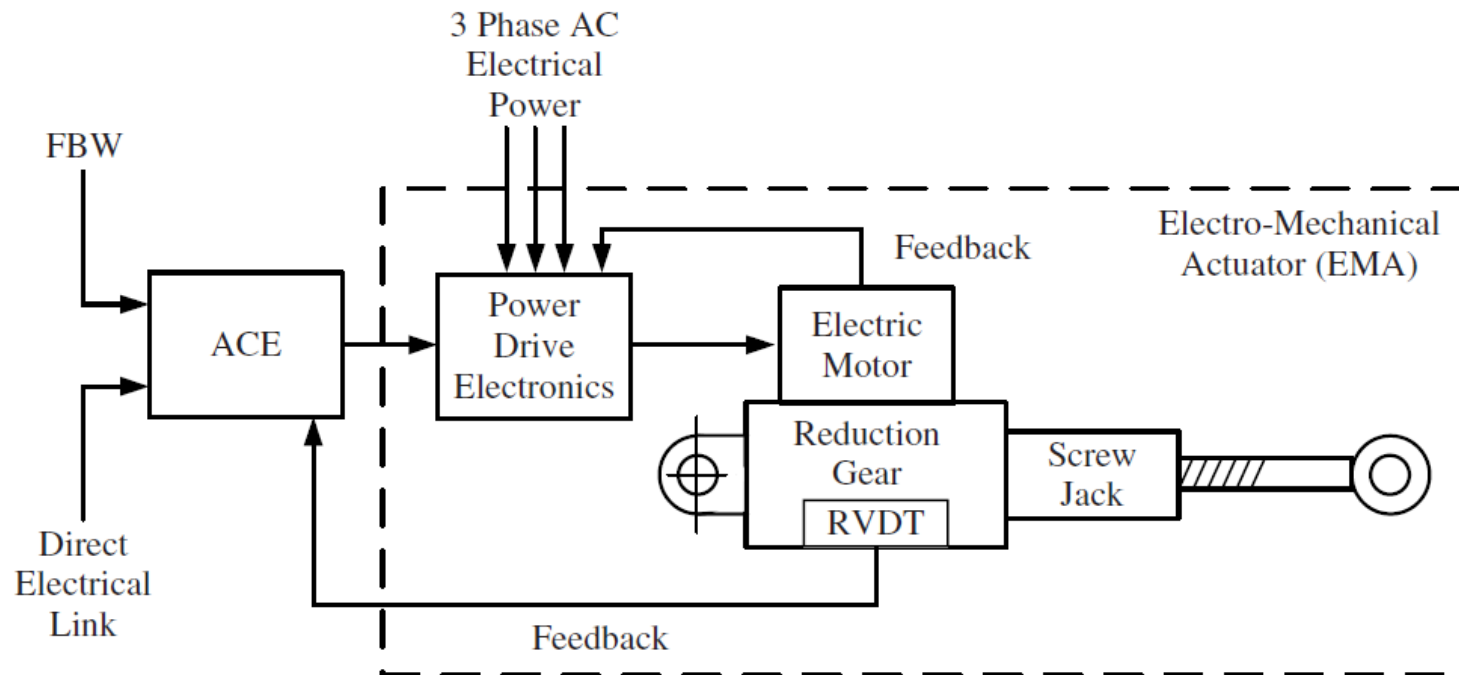


- Motor elétrico do tipo brushless, de velocidade variável e bi-direcional transforma energia elétrica em mecânica.
- A energia mecânica é usada para acionar uma bomba hidráulica de deslocamento fixo.

- Atuador Eletro-hidrostático (EHA)

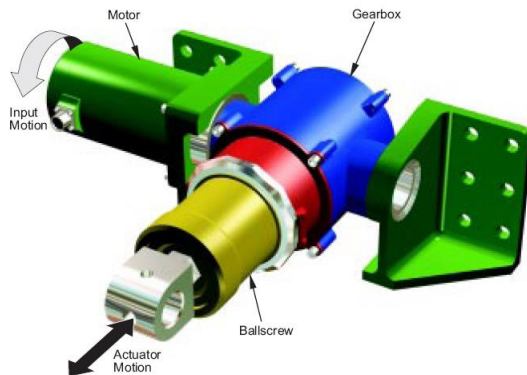
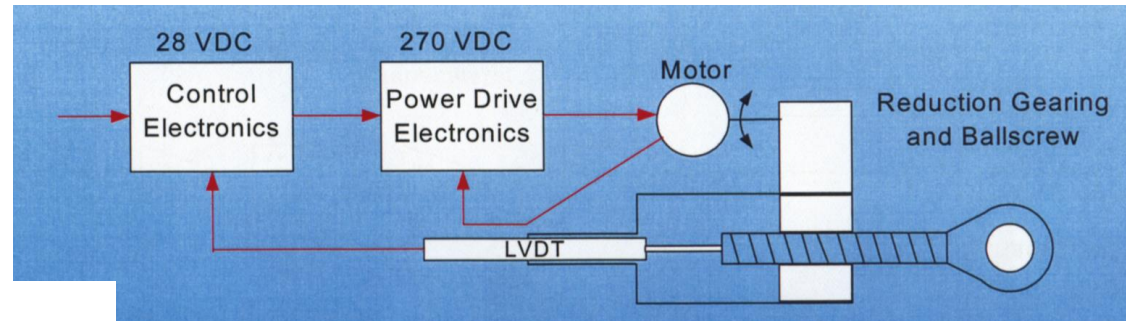


- **Atuador Eletro-mecânico (EMA)**
  - Correspondente EHA para atuadores de parafuso
  - Portanto mais aplicáveis a flapes, slats, etc.



- **Atuador Eletro-mecânico (EMA)**

- Utiliza um motor elétrico para fazer o acionamento da superfície de controle.

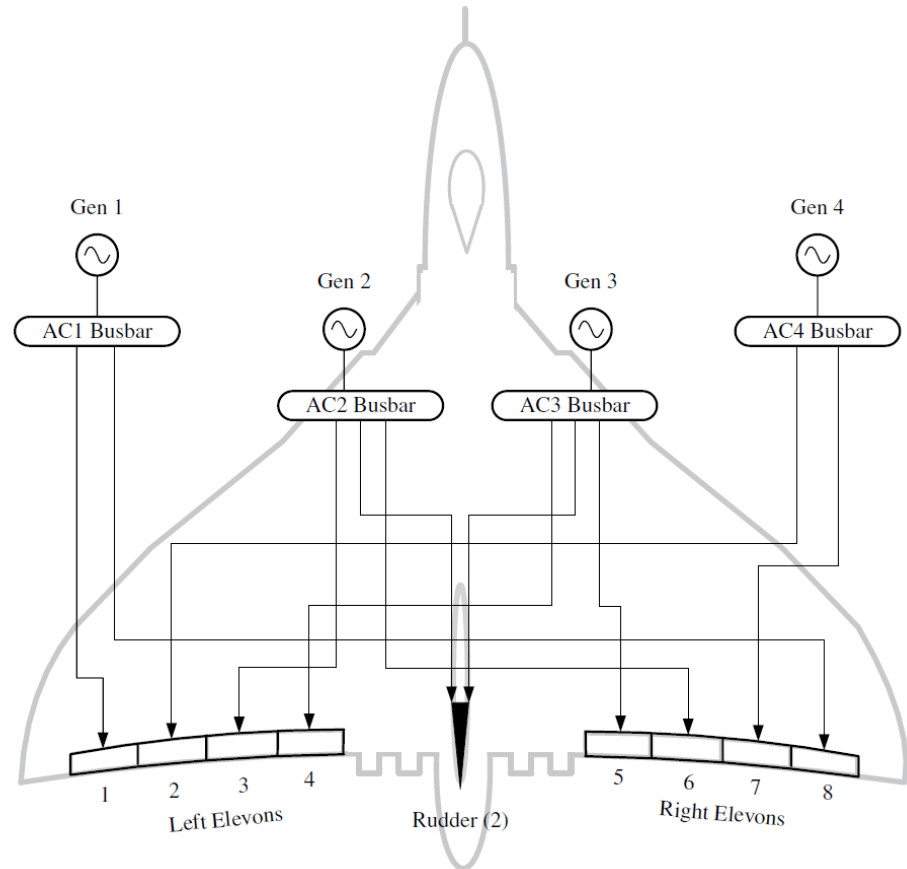


- Acoplamentos de engrenagens realizam a redução da rotação.
- No caso de movimento linear utiliza-se fusos rolamentados.

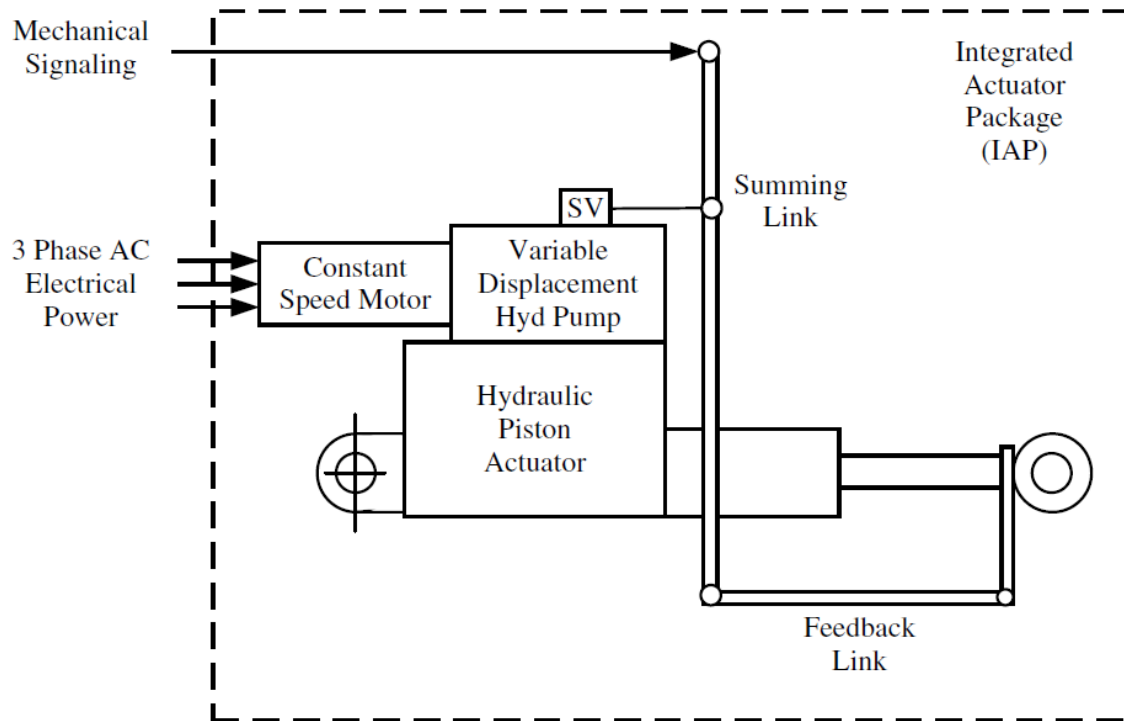


- **Atuador integrado IAP (IAP – Integrated Actuator Package)**
  - O próprio atuador possui seu reservatório hidráulico, e sua bomba, que pressuriza o sistema e gera o movimento
  - Sistema “stand alone”
  - Ativação elétrica
  - Usado para aplicações mais específicas (não-convencionais)
  - Em geral alimentado por barramento elétrico 115 VAC

- **Atuador integrado IAP (IAP – Integrated Actuator Package)**
  - Exemplo: Avro Vulcan B-2

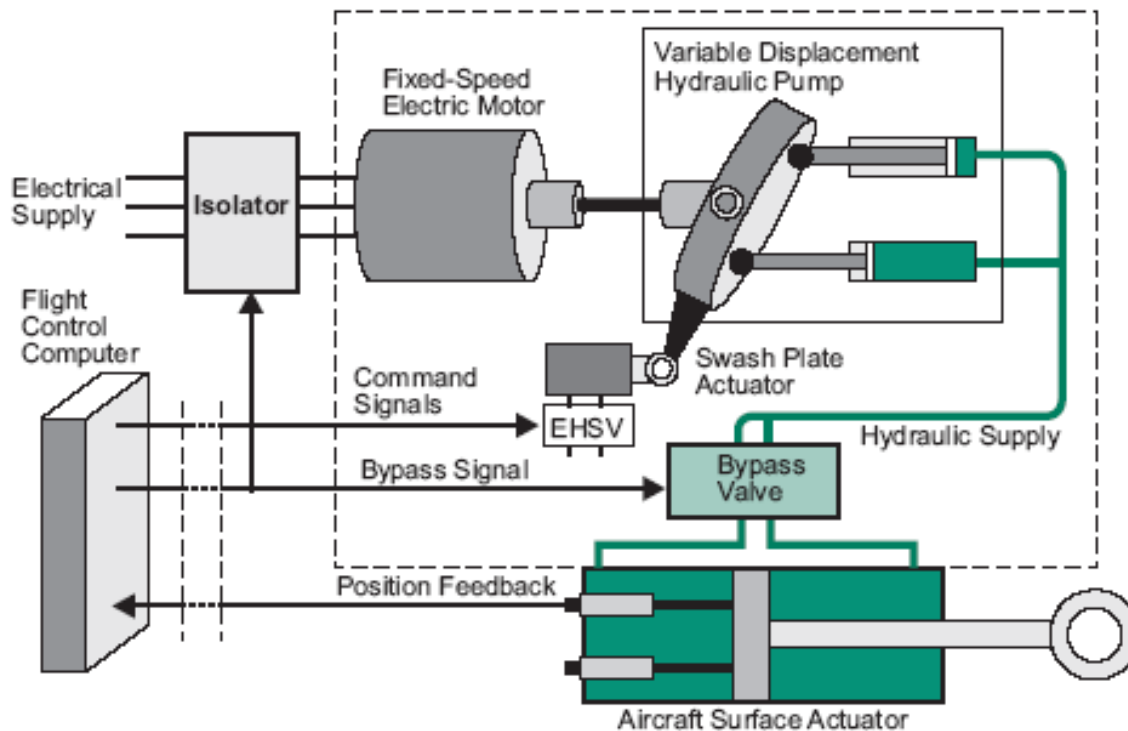


- **Atuador integrado IAP (IAP – Integrated Actuator Package)**
  - O próprio atuador possui seu reservatório hidráulico, e sua bomba, que pressuriza o sistema e gera o movimento



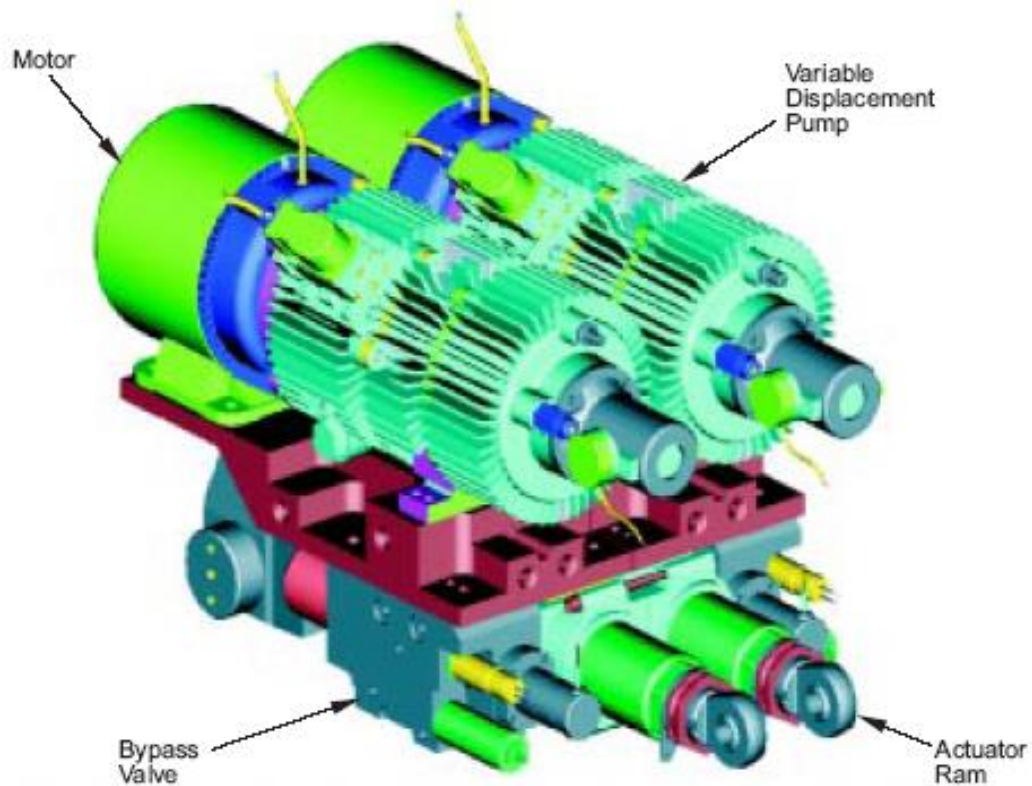
- **Atuador integrado IAP (IAP – Integrated Actuator Package)**

- Variação construtiva do EHA. Utiliza motor de indução (AC) bi-direcional de velocidade fixa para acionar uma bomba de deslocamento variável.



- Elimina a necessidade de drivers de alta potência para acionamento dos motores.
- Do ponto de vista térmico são menos sensíveis a variações da carga em alta frequência.

- Atuador integrado IAP (IAP – Integrated Actuator Package)



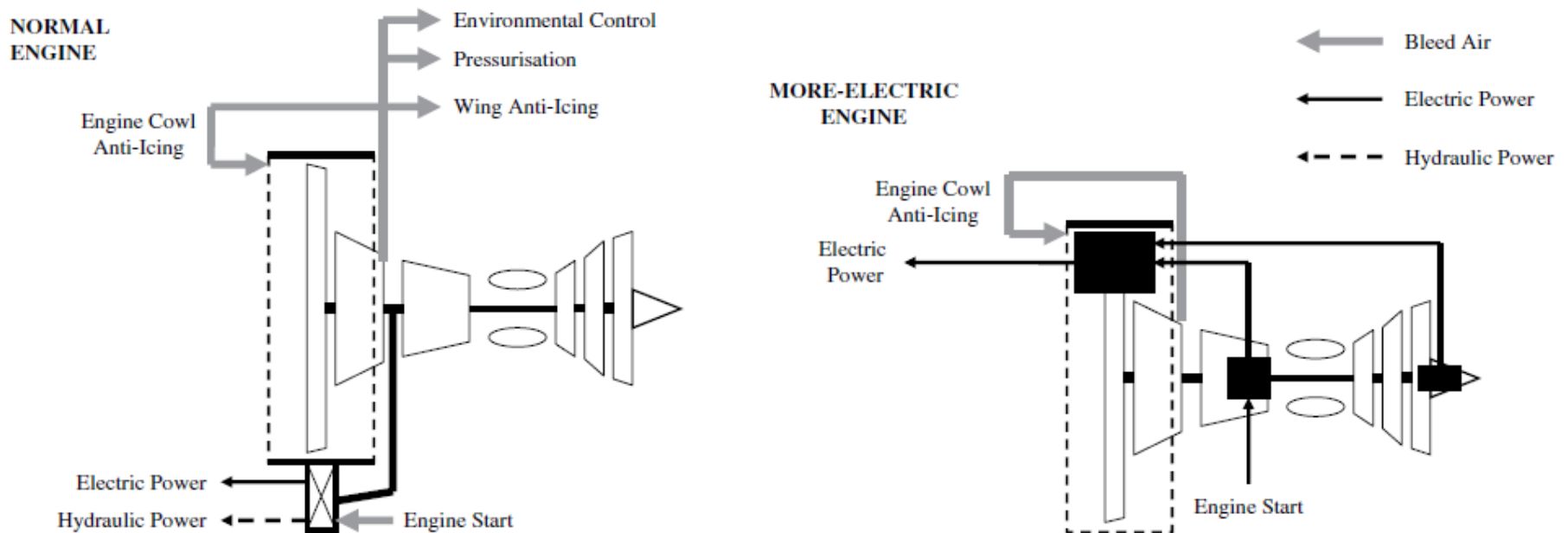
- Aeronaves com a filosofia More Electric utilizam EHA (Electro-Hydrostatic Actuators), EBHA (Electro Backup Hydrostatic Actuators) e EMA (Electro Mechanical Actuators) (menos comuns)
- A filosofia More Electric Aircraft tem eliminado o uso de atuadores hidráulicos nos sistemas de freio, utilizando sistemas puramente elétricos
  - Menor risco de vazamentos
  - Mais confiáveis
  - Manutenção mais barata e mais eficiente

- Introdução
- Extração de energia dos motores
- Sistema hidráulico
- Sistemas ambientais
- Atuadores
- **More electric engine**

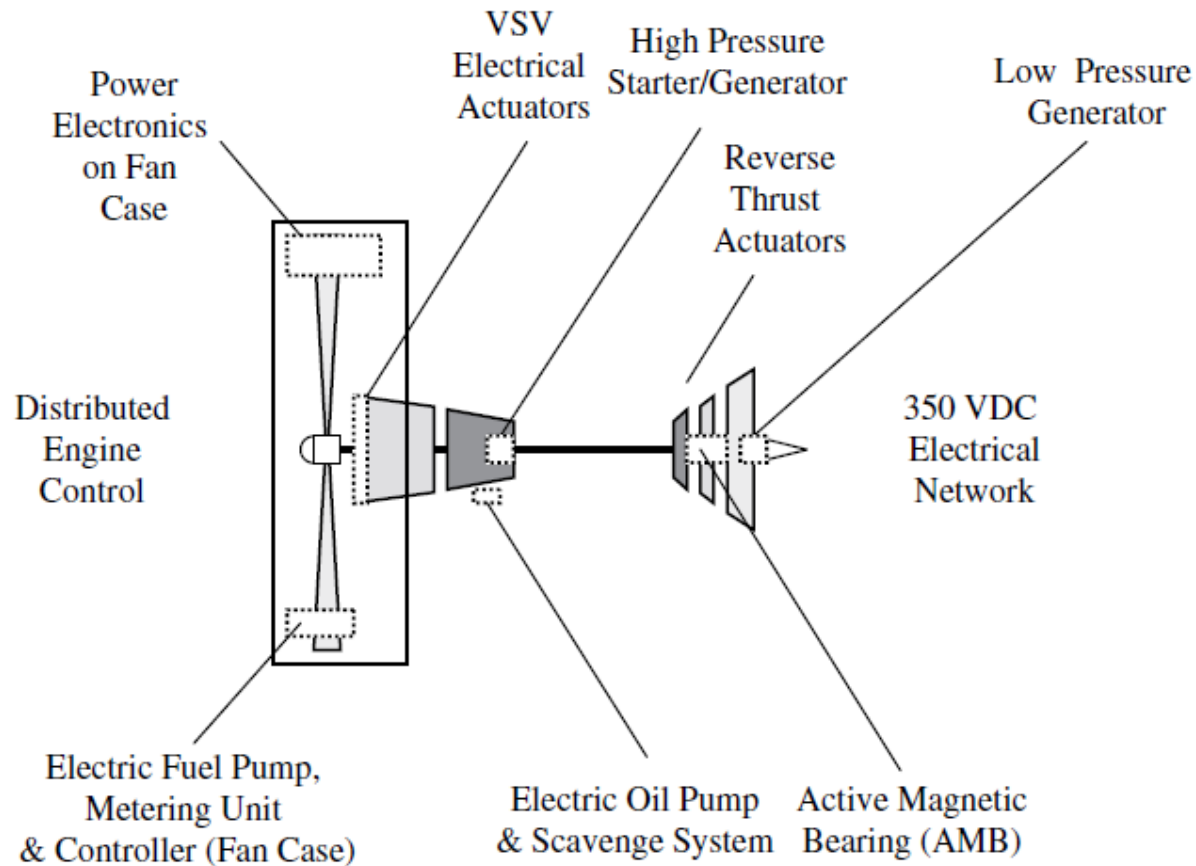
- Para atender às especificações da filosofia “More Electric Aircraft”, os motores tiveram que sofrer adaptações, para se conseguir extrair energia elétrica da forma mais otimizada possível



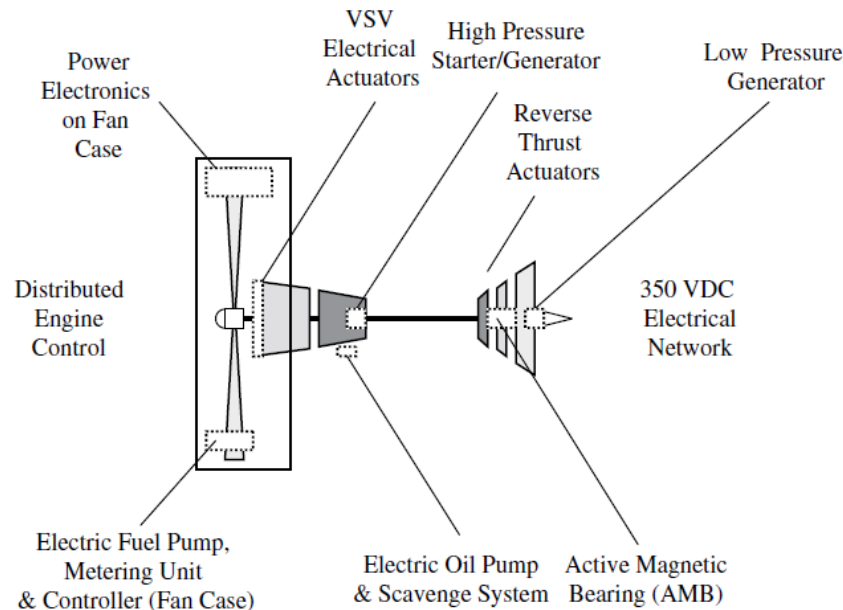
- Extração de energia



- Características de motores “More Electric”

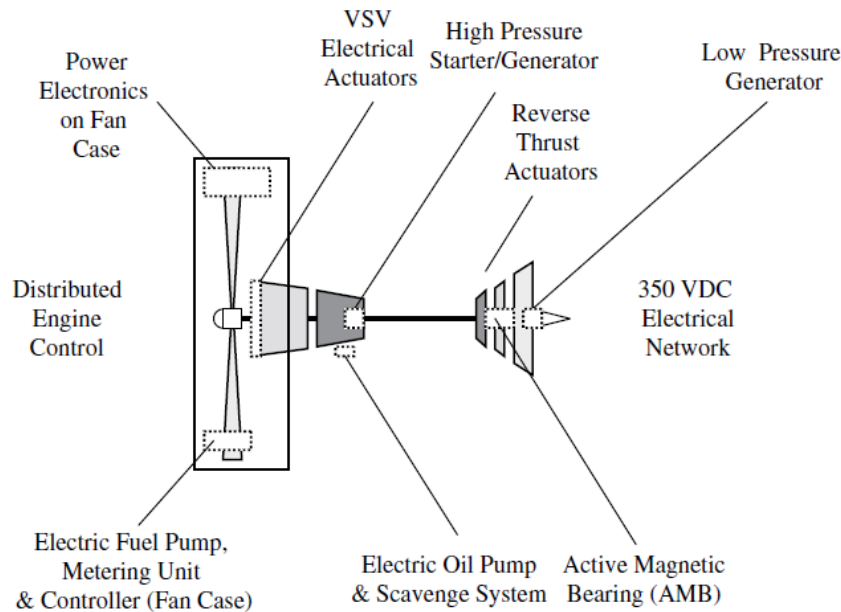


- Características de motores “More Electric”



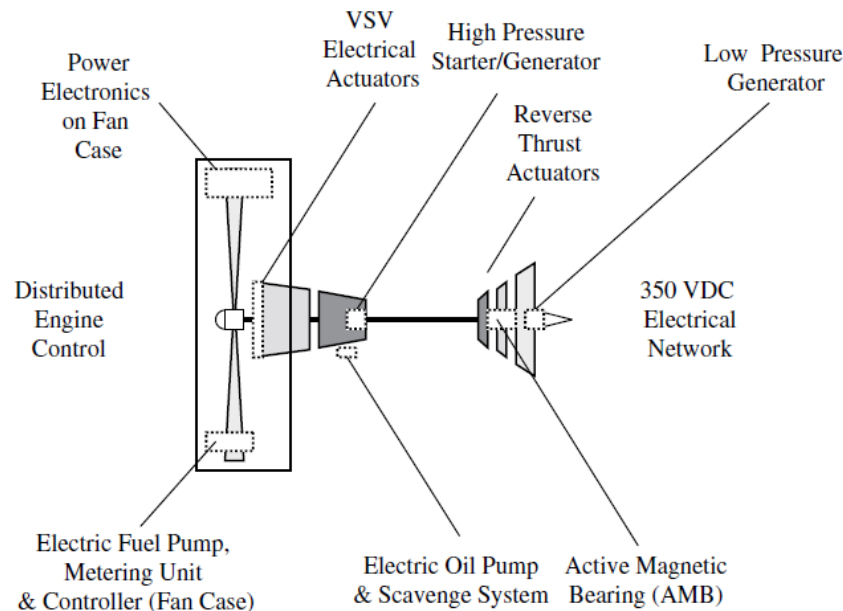
- HP Starter-Generator (HPSG) gerando 150 kVA
- LP (Fan Shaft) Drive Generator (FSDG) gerando 150 kVA, em geral posicionado no cone de exaustão
- Módulo Eletrônico de Potência (PEM) no “fan case”, gerando 350 VDC para componentes elétricos

- Características de motores “More Electric”



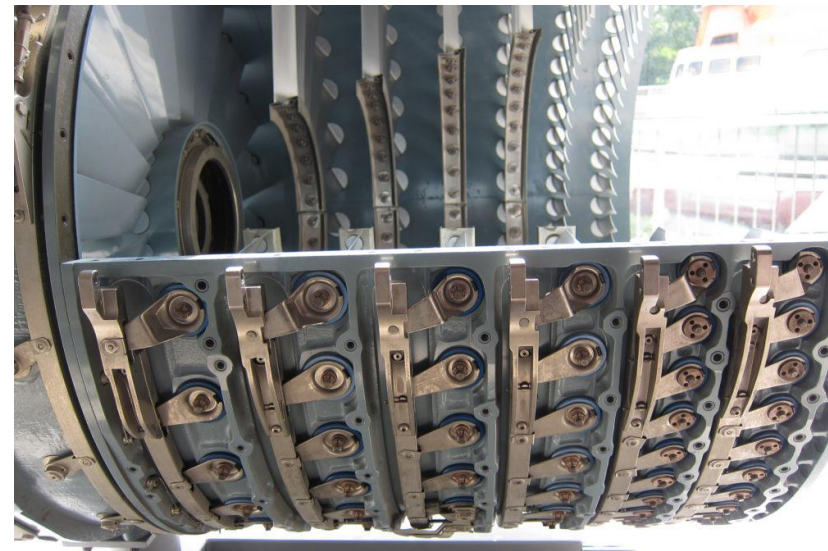
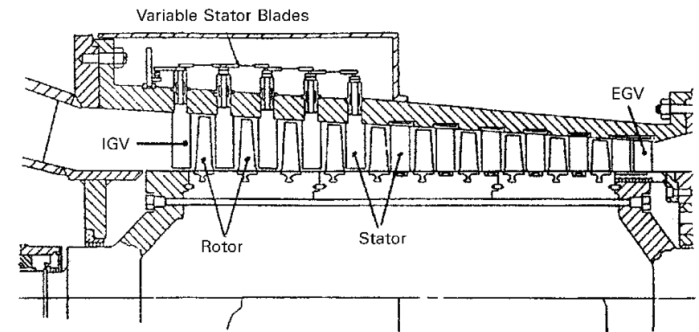
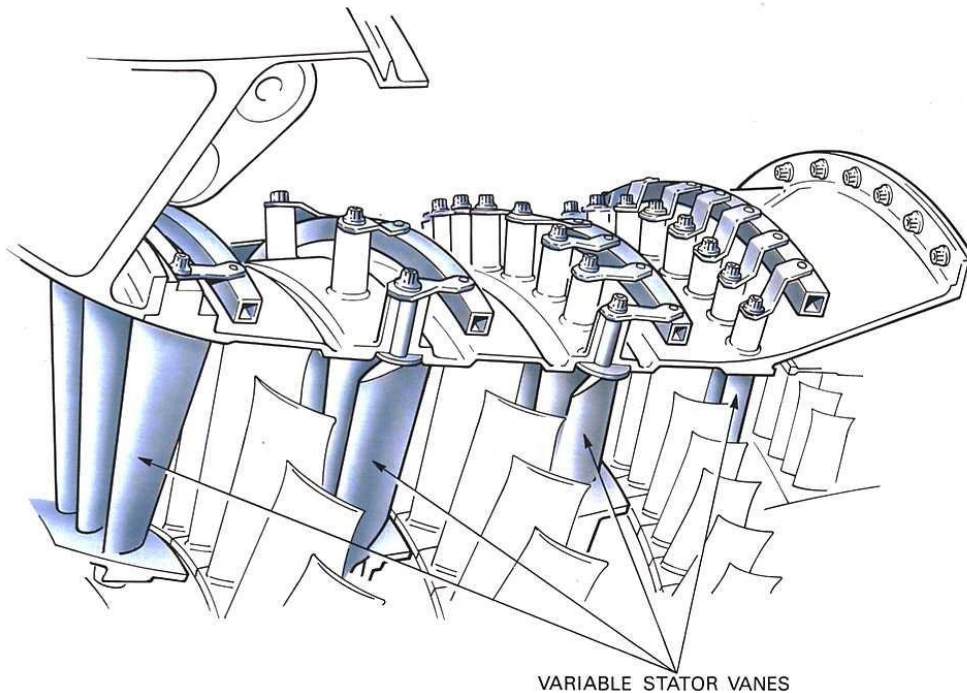
- Electronic Fuel Pump and Metering System (EFPMS) – consiste em motor elétrico, bomba de combustível e sistema eletrônico, que dá maior precisão na medição de combustível e alimenta o motor com quantidade mais precisa de combustível

- Características de motores “More Electric”

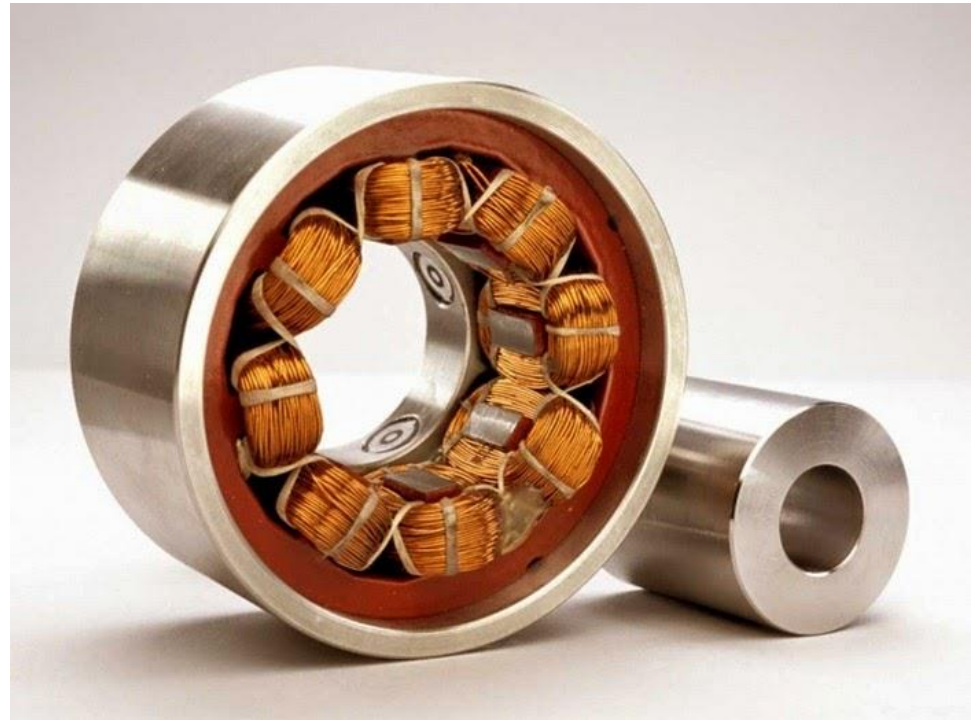


- Bomba de óleo elétrica
- Atuadores elétricos com as seguintes funções:
  - VSV (Variable Stator Vanes)
  - Atuação do reverso
- Rolamento magnético
- Rede elétrica de 350 VDC

- Características de motores “More Electric”
  - Variable Stator Vanes (VSV)

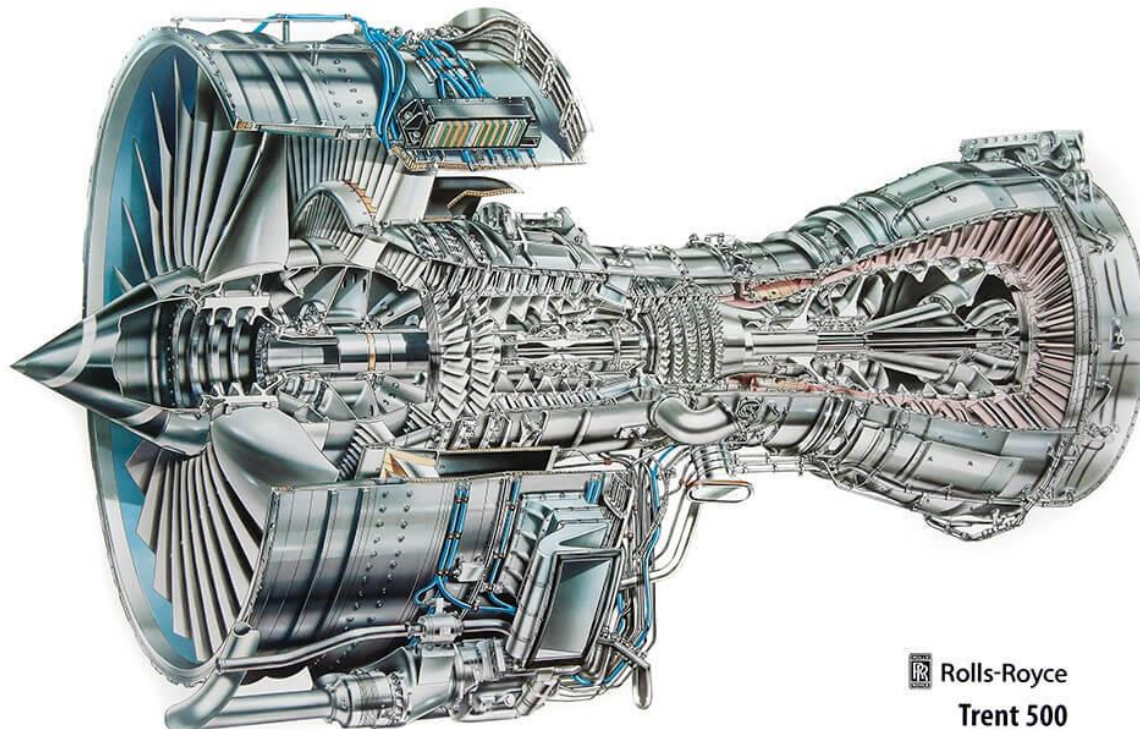


- Características de motores “More Electric”
  - Rolamentos Magnéticos



# More Electric Engine

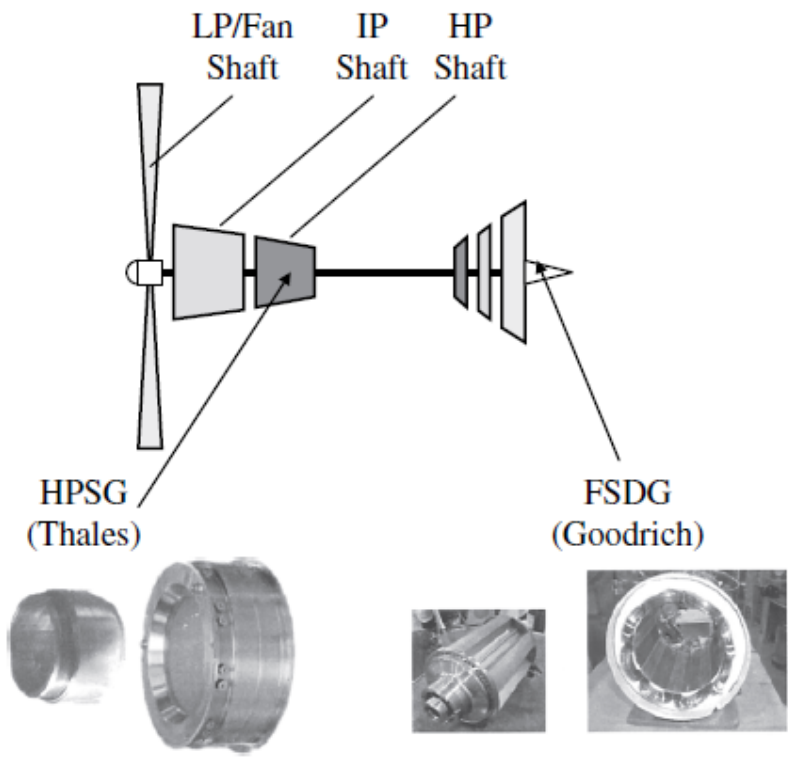
- Principais componentes para geração de potência elétrica
  - Exemplo utilizado: Rolls-Royce Trent 500





# More Electric Engine

- Principais componentes para geração de potência elétrica



Baseline Engine –Trent 500:

HPSG providing 150 kVA  
(Permanent Magnet)

FSDG providing 150 kVA  
(Switched Reluctance)

Power Electronics Module (PEM)  
providing :

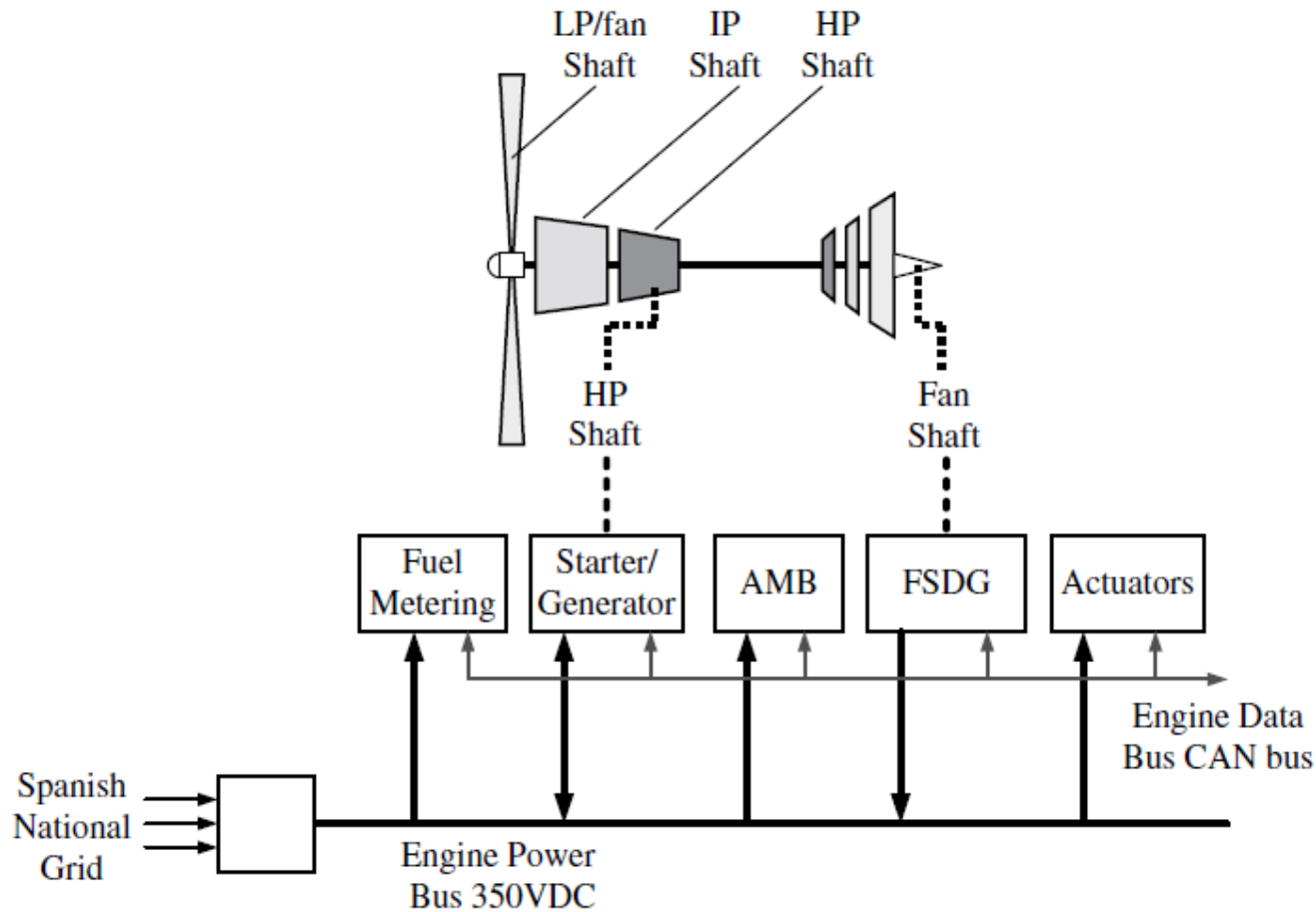
– 350VDC to engine & aircraft ME  
components

PEM located on engine fan case

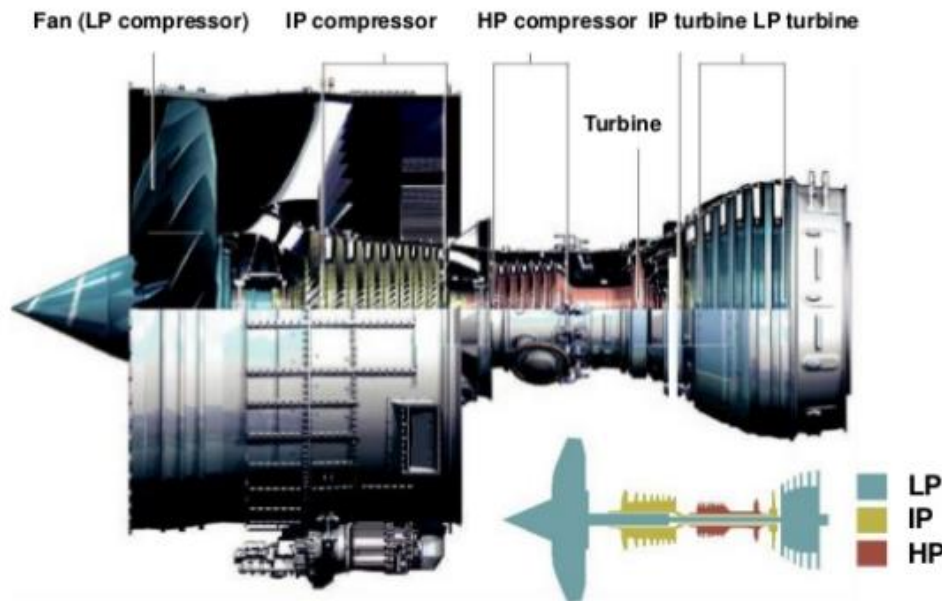
PEM  
(Thales)



- Integração com sistema aviônico

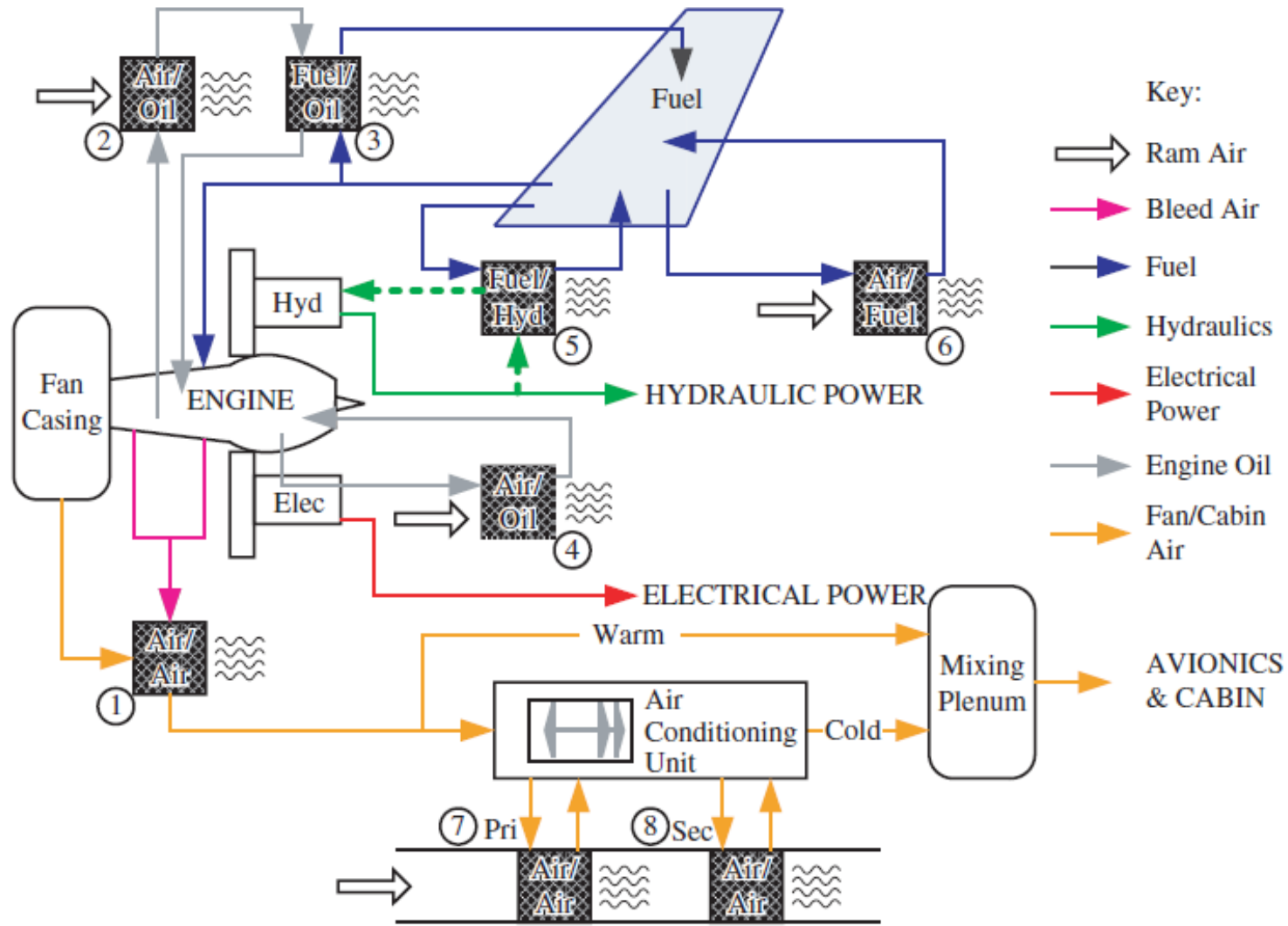


- Integração com sistema aviônico
  - Exemplo: Rolls Royce Trent 1000



Trent 1000 – three shaft configuration

- Integração típica em aeronave convencional



- Green – Aircraft Hydraulic Systems, John Wiley, 1985.
- Lewis, Stern – Design of Hydraulic Control Systems, McGraw-Hill, 1962
- Delp, Bent, McKinley – Aircraft Maintenance and Repair, 5th Edition, 1986.
- Merryt, H.E. – Hydraulic Control Systems.
- Lombardo, D. - Advanced Aircraft Systems.
- Moir, I.; Seabridge, A., Aircraft Systems.

# FIM