

Title (en)

AERODYNAMIC PRESSURE SENSOR SYSTEMS.

Title (de)

SENSORANLAGE DES AERODYNAMISCHEN SCHUBS.

Title (fr)

SYSTEMES DE CAPTEURS DE PRESSION AERODYNAMIQUE.

Publication

**EP 0629166 A1 19941221 (EN)**

Application

**EP 94904225 A 19940105**

Priority

- GB 9400016 W 19940105
- GB 9300305 A 19930108

Abstract (en)

[origin: GB2274170A] An aircraft structural component 13 which during flight of the aircraft produces over a predetermined frontal region 22 thereof aerodynamic pressures thereon which vary in a predetermined manner in response to predetermined variations in an aerodynamic state or states of the aircraft includes an aerodynamic pressure sensor system comprising a sensor array 25 of pressure sensitive elements 26 which occupy predetermined locations in the frontal region and each of which generates an output signal representative of the aerodynamic pressure at its location and signal generating means responsive to the output signals to generate by reference to the aerodynamic pressures which the output signals represent a condition signal or signals representing variations in the aerodynamic state or one or more of the aerodynamic states of the aircraft. The sensor system may include sensor arrays in wing and tail fin structures. <IMAGE>

Abstract (fr)

Elément (13) structurel d'avion qui, en vol, produit sur une zone (22) frontale prédéterminée de l'avion des pressions aérodynamiques qui varient de manière prédéterminée en réponse à des variations prédéterminées d'un ou de plusieurs états aérodynamiques de l'avion, comprenant un système de capteur de pression aérodynamique formé d'un réseau (25) de capteurs constitué d'éléments (26) sensibles à la pression qui occupent des emplacements prédéterminés dans la zone frontale et qui génèrent chacun un signal de sortie représentant la pression aérodynamique au niveau de leur emplacement respectif; et d'un système générant des signaux qui réagit aux signaux de sortie afin de générer, en se fondant sur les pressions aérodynamiques que les signaux de sortie représentent, un signal ou plusieurs signaux de condition représentant les variations de l'état aérodynamique ou d'au moins un des états aérodynamiques de l'avion. Les systèmes de capteurs sont incorporés dans les structures d'ailes et de plan fixe de queue.

IPC 1-7

**B64D 43/02**; **G01P 5/14**

IPC 8 full level

**G01P 5/00** (2006.01); **B64D 45/00** (2006.01); **G01P 5/14** (2006.01); **G01P 13/02** (2006.01)

CPC (source: EP)

**G01P 5/14** (2013.01); **G01P 13/025** (2013.01)

Citation (search report)

See references of WO 9415832A1

Designated contracting state (EPC)

AT BE DE ES FR IT NL SE

DOCDB simple family (publication)

**GB 2274170 A 19940713**; **GB 9400065 D0 19940302**; AU 5836594 A 19940815; BR 9403464 A 19990601; CA 2131638 A1 19940721; EP 0629166 A1 19941221; GB 9300305 D0 19930310; JP H07507144 A 19950803; WO 9415832 A1 19940721

DOCDB simple family (application)

**GB 9400065 A 19940105**; AU 5836594 A 19940105; BR 9403464 A 19940105; CA 2131638 A 19940105; EP 94904225 A 19940105; GB 9300305 A 19930108; GB 9400016 W 19940105; JP 51580194 A 19940105