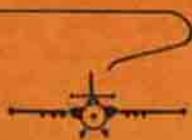


UÇAK YAPIM YÖNTEMLERİ



Uçak yapımı için kullanılan yöntemler, genellikle yapım için kullanılan malzeme türüne bağlıdır. Uçak yapımı için kullanılan malzemeler ahsap, alüminyum alaşımaları (haftı alaşımalar), çelik veya cam iyişi (fiber cam) ile pekiştirilmiş plastikler olabilir. En çok kullanılan uçak yapım malzemeleri, bugüne dek alüminyum alaşımalarıdır. Bu nedeneden ötürü bir uçak endüstrisinin kuruluşasından önce alüminyum endüstrisinin kuruluşası ve bu endüstrinin ekonomik bir yöringe oturulması zorludur.

Uçak endüstrisi, motor ve gövde endüstrisi olsak üzere ikiye ayrılır. Burada söz konusu olan gövde yapımında kullanılan yöntemlerdir.

Uçak gövdesi genellikle kabuk (coque) şeklinde geliştirilir. Projelendirme mühendisinin burada basitçe sorunu gerilme ve basınç kuvvetlerinin etkisinde gövdenin kırılmasını ve çökmesini sağlamakla beraber, eiden geldiği kadar hafif (ince) bir konstrüksiyonu gerçekleştirebilmektedir. Vine genellikle hafif alaşım yapılarından meydana getirilen ve oval kırışıkların pekiştirilmiş olan gövdenin bütünlüğü, maksatlılık, bursulma ve, bütün uçak gövdelerinin iç tarafı (kabin), yüksəklerde uçan çevreleyen düşük atmosfere göre bir iç boşluğun altında tutulduğundan patlama kuvvetlerini karsıtlayabilmelidir. Bu nedenle konstrüksiyon bakımından zorlama kuvvetlerinin ek yerlerinde (percin yerlerinde) toplanmamasına da dikkat edilmelidir. Uçak endüstrisinde her zaman göz önünde bulundurulması gereken bir konu da, malzemenin yorumlanmasıdır. Bu yorumla olaydan ötürü her uçak aynı sınırları belirli bir ömrü vardır. Bu ömrün çatılar belirtileri ile zorlama toplamlarının etkisinde kırılabilir. Uçakların öncesiği bakın da bu nedenle son derece önemlidir. Bütün uçak parçalarının teker teker yorumla denemeleri yapılmalıdır ve gerçek ömrü bululmalıdır. Bunun dışında servis arşalarında ve olağan revizyonlarında yapılan kontrol islemelerinde özellikle çatılar belirtileri ve benzer arızalar izlenmelidir. Buna için sürekli olarak uçakların göz ve el yordamıyla meydanlarında kontrolü yapılır. Belirli uçuş şartlarından sonra uçak servisinden alınarak tamirhanede gövde, kanat, rümen takımı, işi takımı, borda saatler saklıda parçalar ve her ayrıntı ayrı ayrı özel bir kontrolden geçirilir. Bu kontrol için gerekirse röntgen tıptarı, ses datarı daigalar gibi yöntemler de kullanılır. Arızalı parçalar yenilendirildikten sonra uçağın yeniden montajı yapılır ve uçak, deneme uçuşundan sonra yeniden servise girer.

Servis sırasında meydana gelen çatıklärın yürütmesini sağlamak için, zorlanması ön görülen yerin, örneğin kanatların, ekilli oluşturulması yönüne gidilir. Bu durumda meydana gelen herhangi bir çatıklär ancak bir ek yerinden bir diğerine kadar yürekçebilir. Bu şekilde uçak üzerinde sakınçalı bir ortam meydana gelmesi önlenmemelidir. Yapılan herhangi bir kontrol sırasında arazide bulinen uçak ayrıntısının derhal yenilenmesi yönüne gidilir. Örneğin yine bir uçak kanadında bir arızadan bellirmesi halinde bu uçak derhal servisden alınır ve arızalı uçak, bir kaç saat içerisinde bir yenisiyle değiştirilir.

Gerekli uçuş güvencesini sağlamak için, fazla zorlama altında çalışan komponentlerin hem hafif ve hem de sağlam olması gereklidir. Bu nedeneden bu çeşitli ayrıntılar için daha çok özel çelik, titan ve ya magnesiyum alaşımalarından yararlanılır. Ses üstü hızlarda uçak olan uçakların, sürtünmeden meydana gelen ve birbirininin hafif alaşımaları dirençli düşürecekinden, bursalarda paslanmaz çeliklerin kullanılması zorunluudur.

Genellikle uçak yapımında parçalı (diferansiyel), birleştirilmiş (yarı entegrale) ve tek parçalı (entegrale) gibi yöntemleri kullanılır.

— Parçalı (diferansiyel) yapı yönteminde ana ünite, birbirileriley perçin, civata veya nokta kaynağı ile birleştirilmiş çeşitli parçalardan bir araya getirilmiştir. Uçak endüstrisinde en çok kullanılan bağlantı şekli burada perçindir. Bu sistemin olumsuz tarafı, parçın deliklerinin, malzemeyi zayıflatmasıdır. Delikler genellikle zimba veya delme yöntemiyle açılır. Perçin işlemi ise özel avadanlıklarla sıkı olarak yapılır. Burada bakım sırasında ünitein çözülmesi olasıdır. Çözülmesi ön görülen parçalarda bağlantı olarak civata da kullanılabilir.

— Birleştirilmiş (yarı entegrale) üniteler ise ana ünite, birbirlerine yüksek dirençli tutkal ile birleştirilmiş ayrıntılardan oluşur. Burada ünitelerin herhangi bir şekilde parçalanmasının ve parçalandıktan sonra tamir edilmesi mümkün değildir. Bu şekilde yapılan yapıştırma yönteminin, perçin yöntemine karşı beşinci üstünüğü, malzemenin perçin delikleriyle zayıflatılmaması ve dolayısıyla daha düzgün bir gerilme dağılımının sağlanmasıdır. Bu yöntem ile gerilimlerin bir kaç noktada yoğunlaşması da önlenmiş olur. Yapıştırılacak yüzler önceden temizlenmeleri ve özellikle gres yağından arıtılırlar. Bundan sonra yapıştırıcı dengeli bir şekilde bağlantı yerlerine sürüllür ve bağlantı durdurulan bir basıncı ile sıkı edilir. Son olarak yapıştırıcı ek yerleri 150°C lik bir sıcaklıkta olıgostırılırlar. Bu-

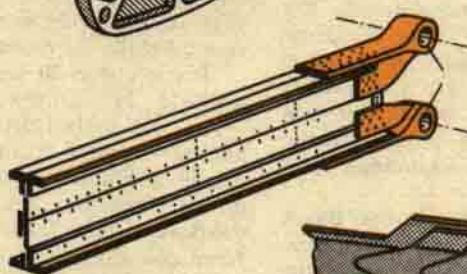
nun tipik bir örneğini kanat veya kuyruk takımı yapımında kullanılan ve Şekil No. 4 üzerinde gösterilen petekli dokular varır. Bunlar, iki alüminyum saç brasına yerleştirilmiş, reçineli tutkal ile yapıştırılmış peteklerden oluşur.

— Tek parçalı (integral) yöntemde ise her ünite tek başına döküm, pres, kalıptan ekim (extrusion), kalıpta basmak veya tek bir malzeme parçasından atölyede işlenmek suretiyle hazırlanır. Bu yöntem ile en çok hırpalanan ve bir çok kuvvetin etkisinde kalan uçağın ayrıntıları geliştirilir. Bunlar özellikle kanat ve kuyruk takımı konstrüksyonunda kullanılır. Bu şekilde hazırlanan döküm parçalarından malzeme fazlasının, klüselerde kullanılan asit banyosunda benzer bir şekilde yok edilmesi yanında de gider. Metalik olmayan bir uygulama da fiber cam ile berkiltilmiş plastiklerde de kullanılmaktadır.

Ceileen: James BENAYYAT
WIE FUNKTIONIERT DAS?



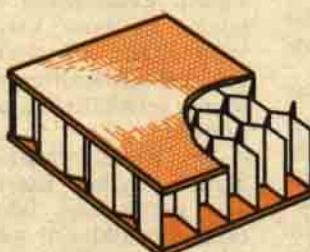
ŞEKİL 1. ENTEGRE TÖNTEM İLE
HAZIRLANMIŞ
DÖVME BİR ÇERÇEVE.



ŞEKİL 2. DİFERANSYEL YÖNTEM
ILE HAZIRLANMIŞ
BİR KANAT KİRİŞİ.



ŞEKİL 3. YARI ENTEGRE YÖNTEM
ILE HAZIRLANMIŞ
BİR KİRİŞ BAŞLIĞI.



ŞEKİL 4. SANDVIÇ SİSTEMİNDE
PETEKLİ BİR DOKU.



ŞEKİL 5. FIBER CAM (KIRMIZI)
ILE BERKİTİLMİŞ
PLASTİK PERVANE
PALASI.