DÜŞÜK HIZLARDA DARBEYE MARUZ KALAN 1050 H14 **VE 3003 ALÜMİNYUM ALAŞIMI PLAKALARDA HASAR OLUŞUMU VE SONLU ELEMANLAR SİMÜLASYONLARI**

Cenk Kılıcaslan* Makine Yük. Müh., İzmir Yüksek Teknoloji Enstitüsü Dinamik Test ve Modelleme Lab., Gülbahçe Kampüsü, Urla/İzmir cenkkilicaslan@iyte.edu.tr

İsmet Kutlay Odacı Makine Yük. Müh., İzmir Yüksek Teknoloji Enstitüsü Dinamik Test ve Modelleme Lah. Gülbahce Kampüsü Urla/İzmir kutlayodoci@iyte.edu.tr

ÖZET

Bu calısmada düsük hızlarda darbeye maruz kalan 1050 H14 ye 3003 alüminyum alasımı plakalarda oluşan hasar, düşen ağırlık test cihazı ile gerçekleştirilen çarpışma deneyleriyle belirlenmiş, sonlu elemanlar simülasyonları ile denevsel olarak oluşan haşar ve kuvvet karşılaştırılmıştır. Teştler sıraşıyla 1,5 ve 6,1 m/s darbe hızı aralığında, 15,778 kg darbe yüküyle gerçekleştirilmiştir. Sonlu elemanlar modelleri LS-DYNA programı kullanılarak oluşturulmuştur. Yapılan deneyler sonucunda, plakalarda düsük carpısma hızlarında sadece cökme meydana geldiği, daha yüksek hızlarda ise delinme, deformasyon bölgesinde çanak ve radyal çatlakların oluştuğu belirlenmiştir. Simülasyonlarda oluşan hasar şeklinin, kullanılan ağ yapısındaki eleman büyüklüğüne ve kullanılan hasar değerine bağımlı olduğu görülmüstür.

Anahtar Kelimeler: Darbe, hasar, alüminyum, simülasyon, LS-DYNA

Failure Evolution and Finite Element Simulations of 1050 H14 and 3003 Aluminium Alloys Subjected To Low Velocity Impact

ABSTRACT

In this study failure evolution in 1050 H14 and 3003 aluminium alloys subjected to low velocity impact were determined by experiments carried out with drop weight impact test machine and failureforce results of finite element simulations and experiments were compared. Experiments were carried out in the impact velocity range of 1.5 and 6.1 m/s with 15.778 kg impact mass. Finite element simulations were generated using LS-DYNA software. Experiments showed that plates subjected to lower impact velocities only experienced deflection while penetration, petalling and radial cracks in the deformation area formed at higher impact velocities. Failure evolution in finite element simulations was found to be highly dependent on element size of mesh and failure criterion.

Keywords: Impact, failure, aluminium, simulation, LS-DYNA

* İletisim vazarı

Gelis tarihi 26.07.2012 15.10.2012 Kabul tarihi

Kılıçaslan, C., Odacı, İ. K. 2012. "Düşük Hızlarda Darbeye Maruz Kalan 1050 H14 ve 3003 Alüminyum Alaşımı Plakalarda Hasar Oluşumu ve Sonlu Elemanlar Simülasyonları," TMMOB MMO Mühendis ve Makina Dergisi, cilt 53, sayı 632, s. 40-48

1. GİRİS üzeri camsı emaye ile kaplı düşük karbon içerikli dikdörtgen çelik plaka olmak üzere iki farklı malzeme kullanmıştır. Bu unümüzde otomobil, havacılık, savunma ve uzay malzemeler piezoelektrik yük ölçer içeren düşen ağırlık test endüstrilerinde kullanılan malzemelerin darbe ve bacihazında düsme mesafesi değistirilerek farklı enerji grupla-Iistik dayanımların araştırılması ve oluşacak hasarlarında test edilmiş ve aynı zamanda bilgisayar ortamında morın önceden belirlenip tasarımların eniyilenmesi büyük önem delleme çalışması yapılmıştır. Test sonuçları değerlendirildikazanmıştır. Özellikle orta ve yüksek hızlarda darbeye maruz ğinde camsı emaye kaplı çelik plakaların kaplı olmayan çelik kalan bu malzemelerin davranışlarının incelenmesi gerekplakalara göre 6 kat daha fazla kritik enerji seviyesine sahip mektedir. Literatüre bakıldığında metaller [1-3], kompozitler olduğu belirlenmis ve modelleme calısmalarıyla da doğrulan-[4-9] ve sandviç malzemeler [10] üzerinde gerçekleştirilen mıştır. Crupi vd. [10] yaptıkları araştırmada, cam elyaf komdüşük hızlardaki darbe davranışlarıyla ilgili çalışmalar bulupozit yüzlü PVC göbekli sandviç ve alüminyum plaka yüzeynabilir. Bunlardan bazıları asağıda özetlenmiştir. li alüminyum köpük göbekli sandviç malzemelerin çarpışma mukavemetlerini karşılaştırmıştır. Cam elyaf kompozit yüzlü PVC göbekli sandvic vapıların düsen ağırlık testlerinde 7 kg yük kullanılmış ve 4 - 9 m/s hız aralığında test numuneleri üzerine bırakılmıştır. Alüminyum plaka yüzeyli alüminyum köpük göbekli sandviç yapıların düşen ağırlık testlerinde ise yük sabit tutulurken çarpma hızı aralığı 4 – 8 m/s aralığında tutulmustur. Deney sonucları incelendiğinde cam elyaf kompozit yüzlü PVC göbekli sandviç yapıların tamamen hasar alması için gereken enerji miktarı alüminyum plaka yüzeyli alüminyum köpük göbekli sandviç yapılardan daha yüksek olduğu bulunmustur.

Martinez vd. [1] 2024-T3 alüminyum alaşımını çeşitli hızlarda ve sıcaklıklarda yaptıkları çekme deneyleriyle mekanik olarak karakterize etmis ve bu malzemeden yapılan plakaları farklı başlangıç sıcaklıklarında düşen ağırlık test cihazıyla 0,5 ve 4.5 m/s darbe hızı aralıklarında test etmislerdir. Denevlerden elde ettikleri sonuçları literatürde aynı işlemin çeliklere uygulanmasıyla elde edilen sonuçlarıyla karşılaştırmışlardır. Delinen alüminvum plakaların deformasyon bölgesinde canak ve kırık oluşumu olduğunu ve bu plakaların enerji sönümleme miktarlarının celiğe kıvasla düsük olduğu sonucuna varmışlardır. Grytten vd. [3] 3,5 ve 15,8 m/s hız aralıklarında darbeye maruz kalan AA5083-H116 alüminyum plakaların Bu çalışmada düşük hızlarda darbeye maruz kalan 1050 H14 deformasyonlarını denevsel olarak, negatif deformasyon sertve 3003 alüminyum alaşımı plakalarda oluşan hasar, düşen leşmesinin, plastik anisotropinin ve ısıl yumuşamanın etkileağırlık test cihazı ile gerceklestirilen carpısma denevlerivle rini ise nümerik modellerle incelemislerdir. Darbe kuvvetinin belirlenmiş, sonlu elemanlar simülasyonlarıyla deneysel olavalnızca negatif deformasyon sertleşmesinden, hasar derecerak oluşan hasar ve kuvvet karşılaştırılmıştır. Testler sırasıyla sinin ve şeklinin ise sadece ısıl yumuşamadan etkilendiğini 1,5 ve 6,1 m/s darbe hızı aralığında, 15,778 kg darbe yüküybelirlemislerdir. Plastik anisotropinin etkisiz olduğu görülle gerçekleştirilmiştir. Sonlu elemanlar modelleri LS-DYNA müştür. Fan vd. [5] yaptıkları çalışmada fiber-metal katmanlı programı kullanılarak oluşturulmuştur. (FMK) plakaları düsük hızlarda darbeye maruz bırakarak olusan deformasyon ve hasarı incelemişlerdir. Çalışmadaki FMK 2. MALZEME KARAKTERİZASYONU VE 2024-0 alüminyum ve çapraz cam elyaf içermektedir. Katman DÜŞEN AĞIRLIK DENEYLERİ miktarının artmasıyla artan plaka kalınlığının ve artan penet-Çalışılan malzemelerin mekanik özelliklerinin belirlenmesi ratör büyüklüğünün yapının darbe enerji sönümleme kapasitesini arttırdığını görmüslerdir. Sevkat vd. [8] calısmalarında için ASTM standartlarına [11] uygun olarak çekme numunedüz örgülü S2 cam elyaf/epoksi, düz örgülü IM7 grafit/epoksi leri hazırlanmıştır. Cekme denevleri SHIMADZU üniversal ve dokuma kumaş S2 cam elyaf-IM7-grafit lifli/epoksi komtest cihazında 1x10⁻³ s⁻¹ gerinim hızlarında gerceklestirilmistir. Deneylerde numunenin aksiyal yöndeki uzama miktarı, pozit malzemelerin dört farklı hızda düşen ağırlık testlerini ve deney sırasında ekstansiyometre kullanılarak direkt olarak modelleme çalışmalarını gerçekleştirmiştir. Deneylerde 6,15 kg'lık darbe yükü 3,9, 4,4, 4,8 ve 6,3 m/s hızlarında komponumuneden okunmuştur. Deneyler sonunda simülasyonlarda zit malzeme üzerine atılmış ve oluşan kuvvetler zamana bağlı kullanılmak üzere malzemelerin gerilme-gerinim eğrilerinden olarak kaydedilmiştir. Modelleme aşamasında ise LS-DYNA eşitlik 1 ve 2 kullanılarak gerçek gerilme-gerçek gerinim eğprogramının MAT43 malzeme modeli kullanılmıştır. Deney rileri çıkarılmıştır; sonuçlarına göre S2 cam elyaf/epoksi kompozit malzeme en cok darbe davanımına sahipken, IM7 grafit/epoksi komgerçe pozit malzeme en az darbe dayanımına sahiptir. Testlerden elde edilen kuvvet-zaman eğrileriyle modelleme sonuçlarından elde edilen kuvvet-zaman eğrilerinin birbiriyle uyumlu Bu denklemlerde σ , ε , $\sigma_{gerçek}$, $\varepsilon_{gerçek}$ sırasıyla gerilme, gerinim, olduğu görülmüştür. Zucchelli vd. [9] yaptıkları çalışmada gerçek gerilme ve gerçek gerinimdir. Malzemelerin hasar ge-DC04ED tipi düşük karbon içerikli dikdörtgen çelik plaka ve rinim değerleri ise eşitlik 3 kullanılarak bulunmuştur;



$$\sigma_{_{oprcek}} = \sigma (1 + \varepsilon) \tag{1}$$

$$\varepsilon_{eercek} = l_n (1 + \varepsilon) \tag{2}$$

$$\varepsilon^{f} = ln \frac{A_{f}}{A_{o}} \tag{3}$$

Bu denklemde ε^{f} hasar gerinimi, A_{0} başlangıçtaki kesit alanı ve A_c ise deney sonundaki kesit alanıdır.

Düşen ağırlık deneyleri FRACTOVIS test cihazında 20 mm caplı küresel uçlu penetratör kullanılarak gerçeklestirilmiştir (Şekil 1(a)). Düşen ağırlık deneyinde numune, içi boş silindir geometrive sahip pnömatik sabitleviciler arasına konmakta ve üzerine belirli miktarda basma kuvveti uygulanmaktadır (Şekil 1(b)). Daha sonra cihazın penetratör kısmına her biri 5 kg olan darbe yükleri istenilen değere ulaşıncaya kadar çarpışma sistemine eklenmektedir (Sekil 1(b)). Çarpışma sırasında mevdana gelen kuvvet, penetratörde bulunan piezo-elektrikli sensörler tarafından ölçülerek veri toplama cihazında işlenmekte ve buna bağlı bulunan bilgisayar programında istenilen formatta kaydedilmektedir.



Bu çalışmada sabitleme kuvveti ve darbe yükü sırasıyla 200 N ve 15,778 kg olarak seçilmiştir. Numuneler tel erezyon tezgâhında 100x100 mm ölçülerinde kare olarak kesilmiştir. Her bir numune vaklasık 1,5 mm kalınlığa sahiptir. Darbe hızları plakalarda meydana gelen hasara göre belirlenmistir. Deneylerde kullanılan darbe hızları Tablo 1'de gösterilmektedir.

Tablo 1. Düşen Ağırlık Test Değişkenleri

Plaka malzemesi	Darbe yükü [Kg]	Çarpışma hızı [m/s]
1050 H14 alümin- yum alaşımı	15,778	1,5 2,2 2,8 6,1
3003 alüminyum alaşımı	15,778	2,2 2,8 3,4 6,1

3. SONLU ELEMANLAR MODELLERİ

Sonlu elemanlar simülasyonları LS-DYNA v971 programı kullanılarak oluşturulmuştur. Tüm cözümler dinamik problemler için uygun olan "explicit" çözücüsüyle gerçekleştirilmiştir. Düşen ağırlık deney sisteminin sonlu elemanlar modeli Sekil 2(a)'da gösterilmiştir. Model, numune, sabitleyiciler ve penetratörden oluşmaktadır. Her bir parçanın sonlu elemanlar ağında dört düğümlü ve dört kenarlı eleman tipi ile "constant stress solid element" formülasyonu kullanılmıştır. Penetratör üzerinde homojen dağlıma sahip olmayan ağ yapısı oluşturulmuştur (Şekil 2(b)). Penetratörün numuneyle temas içerisinde bulunduğu bölgede küçük elemanlar (eleman boyutu=0.6 mm), temas noktasından uzak olan bölgelerde ise kaba elemanlar (eleman boyutu=7-20 mm) kullanılmıştır. Böylece çözüm süresince eleman işleme süresinin çok uzun olmasının önüne geçilmiştir. Penetratör kesitinde ise sonlu elemanlar ağ yapısının kalitesini arttıran kelebek ağ yapısı kullanılmıstır. Numunede oluşan hasarın nümerik değişkenlerden en az sekilde etkilenmesi icin, homojen dağılıma sahip sonlu elemanlar ağı oluşturulmuştur. Sonlu elemanlar ağının sonuçlara etkisini incelemek amacıyla üç farklı eleman boyutuna sahip plakalar oluşturulmuştur. Bu plakalar P1 (0,9x0,9x0,3 mm), P2 (0,6x0,6x0,3 mm) ve P3 (0,3x0,3x0,3mm) olarak adlandırılmıştır (Şekil 2 (c)). P1 plakası 36963, P2 plakası 139445 ve P3 plakası 459045 adet deforme olabilen eleman içermektedir. Analizlerde deformasyon sırasında numuneye ait elemanlarda oluşacak bozulmaları önlemek için 5.tip HOURGLASS tanımlanmış ve 0.05 katsayısı kullanılmıştır.

Simülasyonlarda test plakasının akış gerilmesi MAT PIE-CEWISE LINEAR PLASTICITY malzeme modeliyle modellenmiştir. Bu modele malzemeye ait mekanik değişkenler (elastisite modülü, poisson oranı, akma gerilmesi gibi) ile çekme deneyinden elde edilen gerçek gerilme-gerçek gerinim eğrisi ve son olarak hasar kriteri olarak kopma anındaki plas-



tik gerçek gerinim değeri girilmektedir. Penetratör ve sabitdan numune üzerine etki eden basma kuvveti LOAD SEGleyiciler rijit olarak kabul edilmiş ve MAT RIGID malzeme MENT SET kartı tanımlanarak modele uygulanmıştır. Böymodeli ile modellenmistir. Rijit malzemenin elastise modülü lece DEFINE CURVE kartıvla tanımlanan kuvvet değerleri seçilen tüm düğümlere etki etmektedir. Plaka ile sabitleyiciler 210 GPa, poisson oranı ise 0,3 olarak alınmıştır. Simülasyonlarda sabitleyicilerin x-y-z eksenlerinde, penetratörün ise x-y arasında AUTOMATIC SURFACE TO SURFACE temas algoritması kullanılmıştır. LS-DYNA kullanıcı kılavuzunda eksenlerinde hareketi engellenmiştir. Sabitleyiciler tarafın-

Mühendis ve Makina 43 Cilt: 53 Sayı: 632

bu temas algoritması aşağıdaki denklemiyle ifade edilir [12]:

$$\mu = FD + (FS - FD)e^{-DC|V_{rel}|}$$
(4)

Bu denklemde FD dinamik sürtünme katsayısı, FS statik sürtünme katsayısı, DC üstsel bozulma katsayısı ve V_{ud} ise temas yüzeylerinin hızıdır. Plaka ile penetratör arasında ERODING SURFACE TO SURFACE temas algoritması kullanılmaktadır. Her iki temas algoritmasında statik ve dinamik sürtünme katsavısı 0,3 ve 0,2 olarak alınmıştır.

4. SONUÇLAR VE TARTIŞMA

4.1 Mekanik Karakterizasyon

Sekil 3'te 1050 H14 ve 3003 alüminyum alaşımlarının çekme deneylerinden elde edilen gerilme-gerinim ve gerçek gerilmegerçek gerinim eğrileri gösterilmektedir. Deney sonucunda 1050 H14 alüminvum alasımının elastisite modülü 70 GPa. akma gerilmesi 102 MPa, hasar gerinimi 0,62, 3003 alüminyum alaşımının elastisite modülü 69 GPa, akma gerilmesi 57 MPa, hasar gerinimi ise 0,4 olarak bulunmuştur.



4.2 Düşen Ağırlık Testleri

Sekil 4 (a) ve (b)'de darbeve maruz kalan 1050 H14 alüminyum alaşımı plakalara ait kuvvet-zaman ve plakalarda oluşan deformasyonlar gösterilmektedir. Darbe hızının 1,5 ve 2,2 m/s olduğu durumda kuvvet yaklaşık 0,009 saniyede maksimum değere ulasmış ve bu noktada plastik geri sekme meydana gelmiştir (Sekil 4 (a)). Plakalarda delinme meydana gelmemiş, sırasıyla 13 ve 15,5 mm derinliğinde çökme meydana gelmiştir (Şekil 4(b)). Özellikle darbe hızının 2,2 m/s olduğu durumda, plaka delinme sınırında kalmıştır. Bu durum pla-



kanın çöken kısmında oluşan ve çevresinde çatlaklar içeren yuvarlak bombenin belirgin olmasından görülebilir. Darbe hızının 2,8 ve 6,1 m/s olduğu durumda, işlem başlangıcında kuvvetin zamanla lineer olarak arttığı ve daha sonra ani bir düşüş yaptığı görülmektedir. Ani düşüşün yaşandığı bu noktalarda delinme meydana gelmiştir. Delinmeden sonra kuvvet değerlerinde meydana gelen dalgalanma radyal kırık oluşumu ve delinme bölgesinde oluşan çanak kısmın penetratöre sürtünmesinden kaynaklanmaktadır (Sekil 4(b)). Bu hızlarda her iki plakalarda da 17 mm derinliğinde çökme meydana gel-

Sekil 5 (a) ve (b)'de darbeye maruz kalan 3003 alüminyum alaşımı plakalara ait kuvvet-zaman ve plakalarda oluşan deformasyonlar gösterilmektedir. Şekil 5(a)'dan görüleceği üzere 2,2 m/s darbe hızında plastik geri sekme meydana

miştir.



Şekil 5. Farklı Hızlarda Darbeye Maruz Kalan 3003 Alüminyum Plakada Oluşan; (a) Kuvvet-Zaman ve (b) Deformasyon Şekilleri

gelmiştir. Aynı şekilde 2,8 m/s darbe hızında da geri sekme meydana gelmistir. Ancak vaklasık 0.0010-0.0011. saniye zaman aralığında gerçekleşen geri yükleme sırasında, kuvvet eğrisinde sapma görülmüştür. Bu sapmanın nedeni Şekil 5(b)'de numune üzerinde gösterilen vırtılmanın oluşmaşıdır. Plakalarda delinme meydana gelmemiş, sırasıyla 12,5 ve 13 mm derinliğinde çökme meydana gelmiştir Darbe hızının 3,4 ve 6,1 m/s olduğu testlerde ise plakalarda delinme gözlemlenmiştir. Bu hızlarda plakalarda 19 ve 20,5 mm derinliğinde çökme meydana gelmiştir. 3003 alüminyum plakalardaki radval kırık sayısının, 1050 H14 alüminyum plakalarda oluşan kırık sayısından daha az sayıda olduğu görülmüştür. Bunun nedeni 3003 alüminyum alaşımının 1050 H14 alüminyum alaşımından daha sünek olmasıdır.



4.3 Sonlu Elemanlar Simülasyonları

Sekil 6'da 1050 H14 alüminyum plakanın 6,1 m/s darbe hızında yapılan çarpışma işleminin simülasyon sonuçları P1, P2 ve P3 plakları için verilmiştir. Simülasyonlardan elde edilen kuvvet-zaman grafiği incelendiğinde, geri yükleme bölgesinde deneysel değere kıyasla daha az dalgalanma içerdiği görülmüştür. Bunun nedeni simülasyonlarda deformasyon bölgesindeki herhangi bir elemanın hasar kriterine ulaştığı anda sonlu elemanlar ağından silinmedir. Bu penetratöre temas eden herhangi bir kısmın kalmamasına sebebiyet vermektedir. Deneylerde ise deformasyon bölgesinde hasar alan kısımlar penetratöre temas etmeve devam etmekte ve kuvvet-zaman eğrisinin geri yükleme kısmında görülen dalgalanmalara yol acmaktadır. Sekil 6 (a) ve (b)'den görüleceği üzere olusan kuvvet ve penetratör hızının değişimi en iyi plakada 0,9 mm (P1) eleman büyüklüğünün kullanıldığı simülasyonlardan elde edilmiştir. Bunun nedeni daha küçük elemanların çabuk deforme olması ve hasar kriterine ulaşarak silinmesidir. Plakada oluşan çökme miktarı P1, P2 ve P3 plakaları için sırasıyla 8,46, 8,7 ve 8,5 mm'dir. Denevsel değere (8,2 mm) en yakın tahmini P1 plakasının kullanıldığı simülasyon vermiştir.

Şekil 6 (c) incelendiğinde eleman boyutunun plakada oluşan hasar şeklini doğrudan etkilediği görülmüştür. Plakada meydana gelen çanak ve radyal kırıklar yalnızca sık sonlu eleman ağ yapısına sahip P3 simülasyonunda oluşmuştur. Eleman büyüklüğünün artmasıyla radyal kırık ve çanak oluşumu gözlenmemiştir. Bundan sonra yapılacak olan simülasyonlar için hesaplama zamanının kısa olmasından dolayı P1 plakası seçilmiştir.

Sekil 7(a) ve (b)'de 3003 alüminyum plakanın 6,1 m/s darbe hızında vapılan carpısma isleminin simülasvon sonucları 0,4, 0,45 ve 0,5 hasar gerinimleri için verilmiştir. Çekme deneylerinden bulunan (0,4) hasar geriniminin kullanıldığı simülasyonda oluşan maksimum kuvvetin deneysel değerden yaklaşık 1600 N daha düşük olduğu görülmüştür (Sekil 7(a)). Bu nedenle hasar gerinimi arttırılarak simülasyonlara devam edilmiştir. Hasar geriniminin 0,45 olduğu simülasyonda maksimum kuvvet deneysel değere ulaşmıştır. Ancak simülasyon sonucuyla deneysel kuvvet-zaman değerleri tam olarak çakışmamaktadır. Çekme deneylerinde görüldüğü gibi 3003 alüminyum alaşımı sünek bir malzemedir. Bu nedenle darbe esnasındaki plastik deformasyon miktarı fazladır. Simülasyonlarda ise elemanlar gerçek malzeme gibi şekil değiştiremeden silinmektedir. Sonuçlar arasında farkın olmasının temel nedeni budur. Plakada oluşan çökme miktarı 0,4, 0,45 ve 0,5 hasar gerinimleri için sırasıyla 8,7, 9,44 ve 10,1 mm'dir. Deneysel değere (11,6 mm) en yakın tahmini 0,5 hasar geriniminin kullanıldığı simülasyon vermiştir. Plakanın deformasyonu hasar geriniminin 0,45 olduğu simülasyonda yüksek doğrulukta tahmin edilmiştir (Şekil 7(c)).



İsleminin 0,4, 0,45 ve 0,5 Hasar Gerinimleri İcin Simülasyon Sonucları: (a) Kuvvet-Zaman, (b) Penetratör Hızı-Zaman ve (c) 0,45 Hasar Geriniminde Deformasyon

Şekil 8'de 1050 H14 ve 3003 plakaların delinmediği hızlarda (1050 H14 Al için 1,5 m/s, 3003 Al için 2,2 m/s) gerçekleştirilen simülasvon sonucları denevsel sonuclarıyla karsılastırmalı olarak gösterilmektedir. Her iki plakada da delinme olmamıştır. Maksimum kuvvet değeri, 1050 H14 Al plaka için deneysel değerden daha düşük, 3003 Al plaka için ise daha



Şekil 8 1050 H14 Al Plaka için 1,5 m/s ve 3003 Al Plaka için 2,2 m/s Darbe Hızında Yapılan Çarpışma İşleminin Simülasyon Sonuçları: (a) Kuvvet-Zaman, (b) Penetratör Hızı-Zaman ve (c) Deformasyon

yüksek olarak hesaplanmıştır. Ancak her iki simülasyonda yeterli yaklaşımı göstermiştir. Simulasyonlarda 1050 H14 Al plakada 9 mm, 3003 Al plakada ise 13 mm çökme meydana gelmistir.

5. SONUÇLAR

Bu calısmada düsük hızlarda darbeve maruz kalan 1050 H14 ve 3003 alaşımı alüminyum plakalarda oluşan hasar, düşen ağırlık test cihazı ile gerçekleştirilen darbe deneyleriyle belirlenmis, olusturulan sonlu elemanlar simülasyonlarıyla deneysel hasar-kuvvet karsılastırılmıştır. Testler sırasıvla 1.5 ve 6.1 m/s darbe hızı aralığında, 15,778 kg darbe yüküyle gercekleştirilmiştir. Sonlu elemanlar modelleri LS-DYNA programı kullanılarak oluşturulmuştur. Çalışma sonunda aşağıda verilen sonuçlar çıkarılmıştır:

- Yapılan çekme deneylerinde alüminyum alaşımların mekanik özellikleri belirlenmis, 3003 Al alasımının 1050 H14 Al alaşımından daha sünek olduğu görülmüştür.
- 1050 H14 Al alasiminin 2,2 m/s, 3003 Al alasiminin ise 2,8 m/s'den daha yüksek darbe hızlarında tamamen delindiği görülmüştür.
- Her iki malzemede de delinme bölgesinde çanak ve radyal kırık oluşumu gözlenmiştir.
- Sonlu elemanlar simülasyon sonuçlarının oluşturulan eleman ağ büyüklüğünden fark yaratır biçimde etkilendiği görülmüştür. Eleman boyutunun büyüdükçe sonuçlardaki doğruluk yüzdesinin kuvvet için arttığı, hasar şekli için ise azaldığı görülmüştür.
- 3003 Al alasımı gibi sünek bir malzemenin delinme iceren simülasyonlarında eleman silme esasına dayanan hasar kriterinin kullanılmasının sonuçların doğruluğuna önemli derecede etki ettiği görülmüstür.

TESEKKÜR

Yazarlar Cumhur Akar'a 3003 alasımlı alüminyum plakaları sağlamasından dolavı tesekkür etmektedir.

SEMBOLLER

σ	Gerilme
$\sigma_{_{gerçek}}$	Gerçek gerilme
3	Gerinim
E _{gercek}	Gerçek gerinim
$\mathbf{\epsilon}^{f}$	Hasar gerinimi
A_0	Başlangıç kesit alanı
A_{f}	Deney sonundaki kesit alan
μ	Sürtünme katsayısı
V_{rel}	Temas yüzeyi hızı

KAYNAKÇA

- Rodríguez-Martínez, J. A., Rusinek, A., Arias, A. 2011. "Thermo-Viscoplastic Behaviour of 2024-T3 Aluminium Sheets Subjected to Low Velocity Perforation at Different Temperatures," Thin-Walled Structures, vol. 49, p. 819-832.
- Mannan, M. N., Ansari, R., Abbas, H. 2008. "Failure of Aluminium Beams Under Low Velocity Impact," International Journal of Impact Engineering, vol. 35, p. 1201-1212.
- Grytten, F., Børvik, T., Hopperstad, O.S., Langseth, M. 2009. "Low Velocity Perforation of AA5083-H116 Aluminium Plates," International Journal of Impact Engineering, vol. 36, p. 597-610.
- Caprino, G., Spataro, G., Del Luongo, S. 2004. "Low-Velocity Impact Behaviour of Fibreglass–Aluminium Laminates," Composites Part A: Applied Science and Manufacturing, vol. 35, p. 605-616.
- Fan, J.Z., Guan, W., Cantwell, W. J. 2011. "Numerical Modelling of Perforation Failure in Fibre Metal Laminates Subjected To low Velocity Impact Loading," Composite Structures, vol. 93, p. 2430-2436.
- 6. Ghelli, D., Minak, G. 2011. "Low Velocity Impact and Compression After Impact Tests on Thin Carbon/Epoxy La-

minates," Composites Part B: Engineering, vol. 42, p. 2067-2079.

- Liu, Y., Liaw, B. 2009. "Drop-Weight Impact Tests and Finite Element Modeling of Cast Acrylic/Aluminum Plates," Polymer Testing, vol. 28, p. 808-823.
- Sevkat, E., Liaw, B., Delale, F., Raju, B. B. 2009. "Drop-Weight Impact of Plain-Woven Hybrid Glass–Graphite/Toughened Epoxy Composites," Composites Part A: Applied Science and Manufacturing, vol. 40, p. 1090-1110.
- Zucchelli, A., Minak, G., Ghelli, D. 2010. "Low-velocity Impact Behavior of Vitreous-Enameled Steel Plates," International Journal of Impact Engineering, vol. 37, p. 673-684.
- Crupi, V., Epasto, G., Guglielmino, E. 2010. "Low-Velocity Impact Strength of Sandwich Materials," Journal of Sandwich Structures and Materials, vol. 13, p. 409-426.
- ASTM "Standard Specification for Wrought Titanium-6 Aluminum-4 Vanadium ELI (Extra Low Interstitial) Alloy for Surgical Implant Applications" ASTM International, West Conshohocken, PA, 2003, DOI: 10.1520/C0033-03, www. astm.org. [Online].
- L, LS-DYNA Keyword User's Manual vol. II: Livermore Software Technology Corporation (LSTC), 2007.

