государственный комитет российской федерации по высшему образованию

САМАРСКИЙ ГОСУДАРСТВЕННЫЙ АЭРОКОСМИЧЕСКИЙ УНИВЕРСИТЕТ им. академика С. П. КОРОЛЕВА

ИСПЫТАНИЯ ПОЛИМЕРНЫХ КОМПОЗИЦИОННЫХ МАТЕРИАЛОВ

Методические указания к лабораторной работе и индивидуальным занятиям Составители: В.В.У в а р о в, Е.А.А н и к и н УЛК 620.17+539.3

Испытания полимерных композиционных материалов: Метоц. указания к лаб. работе и индивицуальным занятиям /Самар. гос. аэрокосм. ун-т; Сост. В.В. у в а р о в, Е.А.А н и к и н. Самара, 1994. II с.

Предусматривается изучение наиболее распространенного в практике заводских и исследовательских лабораторий статического испытания на растяжение полимерных композиционных материалов. Для данного испытания приводятся основные теоретические сведения, методика проведения эксперимента, конкретный порядок выполнения работы и необходимых расчетов.

Предназначени для ступентов самолето— и цвигателестроительных специальностей, а также для специальности по эксплуатации самолетов и цвигателей. Кроме того, могут быть использованы в области технологической подготовки инженеров по обработке металлов давлением. Выполнены на кафедре "Технология металлов и авиаматериаловедение".

Печатаются по решению редакционно-издательского совета Самарского государственного аэрокосмического университета имени академика С.П.Королева

Рецензенты: В.М.Горин, В.Д.Маслов

I. ОСНОВНЫЕ СВЕДЕНИЯ О ПОЛИМЕРНЫХ КОМПОЗИПИОННЫХ МАТЕРИАЛАХ

В отечественном и зарубежном авиастроении широкое применение нахоцят материалы на основе полимерных веществ под собирательным названием "армированные материалы". Они имеют разные наименования - слоистне, армированные, полимерные композиционные материалы и т.п.Полимерные композиционные материалы представляют собой группу искусственных авиаматериалов, получаемых на основе различных синтетических смол.выполняющих роль связующего элемента и различных типов наполнителей являющихся арматурой. К последним относят волокна, нити, жгуты, изготовляемые из стеклянных, борных, углеродных, органических волокон и друтих материалов. Наполнитель выполняет упрочняющую функцию в материале и воспринимает основные нагрузки при силовом воздействии на весь композиционный материал. Смолы же обеспечивают связь отдельных волокон упрочняющего элемента между собой и способствуют равномерному расиренелению нагрузки. Поэтому комплекс свойств наполнителя и связующего элемента определяют свойства всего композиционного материала и изделий. полученных из него [I].

Из трациционных материалов, применяемых в авиации уже достаточно продолжительное время, следует отметить армированные полимерные материалы на основе бумаги, клопковых, синтетических и асбестовых волокон, пропитанных полимерными связующими. Вместе с тем в последнее время применяют материалы с более высокими механическими показателями и более стабильными эксплуатационными свойствами. Этот класс материалов получил название стеклопластиков [2]. Они по механическим и особенно электротехническим параметрам превосходят ранее применявшиеся полимерные композиционные материалы.

В зависимости от типа наполнителя и технологических особенностей

композиции все полимерные композиционные материали разделяют на четире основные группы:

литьевые волокниты;

прессовочные волокниты:

ориентированные композиции;

пластики на основе предварительной пропитки связущим волокна.

В качестве перспективных волокон в настоящее время используют: из органических материалов — полиамицное волокно (капрон), полиэфирное волокно (лавсан); из неорганических волокон — борное, утлеродное и др. В табл. І приведены свойства наиболее распространенных в авиами двигателестроении армированных пластиков.

Таблица I Свойства армированных пластиков

Название пластика	IIлотность, кг∕м ³	Разруша- ющее на- пряжение при рас- тяжении. МПа	упругос- ти при	Коэффици- ент теп- лопровод- ности, Вт/(м•К)	кий коэф.	Диэлект- рическая прони- цаемость
Волокнит	I450	38	IO	0,56	2,8	6,0
Текстолит	I350	100	8	0,28	2,5	5,0
Асботекс- толит	I600	200	I7	0,35	2,I	****
Гетинакс	I400	76	IO	0,40	3,0	6,0
Стекло- пластик оцнонап- равленный	2000	1600	56	0,40	I,0	4,2
Углеплас- тик одно- направ- ленный	1500	750	170	0,70	ente	10,0
Бороплас- тик одно- направ- ленный	2200	I200	240	0,50	0,4	I3,0

Анализ приведенних в табл. І данных показывает, что полимерные композиционные материалы обладают весьма удачным сочетанием физико-механических, теплофизических, химических и диэлектрических свойств. Изделия из них по сравнению с другими конструкционными материалами обладают рядом преимуществ: малым удельным весом; высокой механичес-

кой прочностью; хорошей эрозмонной стойкостью, "прозрачностью" для высокочастотных электромагнитных воль, высокой электромзоляционной способностью и др. [3]. В общем случае свойства полимерных композиционных материалов зависят от целого ряда факторов и, в частности, от адгезии связующего к наполнителю, а также от методов и технологии изтотовления самого материала и изделия из него. Это дает возможность создавать материалы с весьма разнообразными характеристиками и в определенных пределах регулировать свойства в соответствии с теми или иными требованиями. Область применения полимерных композиционных материалов достаточно широка и разнообразна (табл. 2).

Таблица Область применения полимерных композиционных материалов

Полимерный материал на основе	Прочность при изгибе, МПа	Область применения	Примечание
Кремнеоргани— ческие смолы: ВПМ-I	100 1 00	Радиоэлектротех- ника	Длительно рабо- тают при темпе- ратурах до 300°С
KOMC 9	50	Изделия техничес- кого назначения	При 300 ⁰ С проч- ность снижается по 50%
CKM-I	140	Электротехничес- кого назначения	Длительно рабо- тают при 200 С
Ненасищенных по- лиэрирных смол: ВП-1	I34	Детали конструк- ционного и элект- ротехнического назначения	Изделия горючи, неводостойки, с плохой адгезией к стекловолокну
HCK-I	_	Материал пля за- мены металла и дерева	
CF-9II-32-IO	160	Изготовление на- груженных деталей	Работа в условиях высокой частоты
На фенольных смо- лах: AT-4	I20	Высоконагруженные цетали	Детали конструк- ционного назначе- ния, работающие при температурах от -60 до +250 С

Полимерный материал на основе	Прочность при изгибе, Mila	Область применения	Примечание
ВФТ	283	С повышенными прочностными свойствами	Длительно рабо- тающие до 200°C
KACT	-	Детали конструкционного	Тропикоустричив по 120-140 С
CBAM-9P	700	качения	С внсоким моцулем упругости
На эпоксицных смолах: СК-9Э	332	Детали конструк- ционного назна- чения	Работают при 250-300°C
33 – 18B	I 50	-"-	Стоек к кислотам и щелочам

2. ОСНОВНЫЕ СВОЙСТВА. ОПРЕДЕЛЯЕМЫЕ ПРИ ИСПЫТАНИЯХ НА РАСТЯЖЕНИЕ

Прочность при растяжении полимерного композиционного материала определяется величиной прецела прочности Ов , МПа:

$$G_g = \frac{P_{AGS}}{F_a}$$
, (1)

гле

значительных пластических деформаций и образования шейки, или же максимальная нагрузка в момент образовавания шейки пластичного материала, МН;

 f_{o} - начальная площадь сечения испытуемого образца, M^{2} .

Характеристикой пластичности служит относительное удлинение при разрыве

 $\delta = \frac{\ell \kappa - \ell_0}{\ell_0} \cdot 100\% ,$ (2)

где ℓ_{κ} - ℓ_{o} - абсолютное удлинение рабочей части образца в момент разрыва; - начальная расчетная длина рабочей части образца.

2. Г. Образцы для испытаний и их изготовление

Форма и размеры образцов регламентируются ГОСТ II262-86. Основные их види приведены на рисунке. Для листовых материалов толщиной 10 мм и более рекоменцуется использовать тип, представленный на рисунке (а), пля толщин менее IO мм — тип, приведенный на рисунке (б). При испытании образцов из отливок, стержней, труб образцы изготавливаются в соответствии с рисунком (в).

При испытании листових и слоистих материалов, имеющих различные межанические свойства вцоль и поперек листа или плиты, образцы необ-хоцимо вырезать в цвух направлениях — по длине и по щирине листа или плиты. На каждом образце указывают стрелкой направление, соответствующее длине листа или плиты.

Образцы для испытаний, изготовленные методами механической обработки и, в частности, штамповкой или прессованием, должны иметь ровную гладкую поверхность без трещин, взлутий, сколов и раковин. Число образцов для испытания в одном направлении от каждого испытуемото листа, стержня или плиты должно быть не менее трех, а при испытании прессовочных материалов — не менее трех от каждой пробы.

Перец испытанием измеряют ширину и толщину рабочей части образца по краям и в середине. Образец толщиной менее IO мм измеряют с точностью до 0,0I мм. За расчетное принимается среднее арцуметичес кое из трех измерений.

2.2. Оборудование и условия проведения испытаний на растяжение

Для испытания образцов на предел прочности при растяжении и относительное удлинение рекоменцуется использовать разривную машину, обеспечивающую точность измерения не менее I% от величини измеряемой нагрузки. На испытательной машине устанавливают специальные зажимы, предохраняющие образцы от скольжения и перекоса в процессе испытания.

Испытания следует проводить при температуре I8-22°C. В случае отклонения температуры помещения от указанной образцы для испытаний предварительно выдерживают в термостате при указанной температуре в течение I ч. Испытания ведут с постепенным наращиванием нагрузки до разрушения образца. Скорость движения зажима машины при холостом ходе должна быть в пределах I0-20 мм/мин.

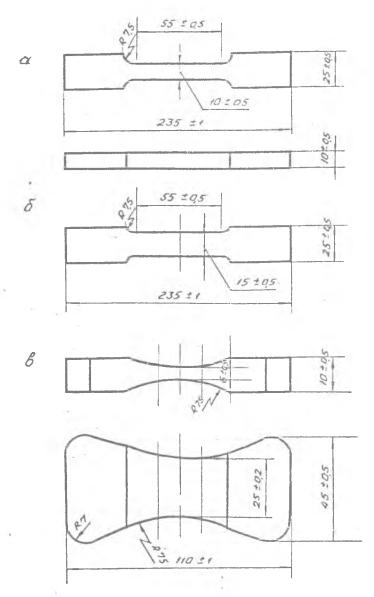


Рис. Форма и размеры образцов цля опрецеления предела прочности и относительного уцлинения при растяжении: а - для слоистых материалов тольциной более IO мм; б - то же, менее IO мм; в - для остальных видов пластмасс

При испытании материалов, растяжение которых сопровождается пластической деформацией (образование шейки), за величину разрушающей нагрузки для расчета принимают максимальную нагрузку, при которой происходит разрушение образца.

Уцлинение, соответствующее разрушающей нагрузке, при невозможности замера его в момент разрыва определяется на основании индикаторной диаграммы "нагрузка-уцлинение (пеформация)" путем линейной экстраноляции.

2.3. Порядок выполнения работы и обработка результатов испытаний

Практическая часть работы включает:

изучение внешнего вица и строения испытуемого полимерного композиционного материала;

краткое описание предполагаемых свойств данной марки материала; знакометво с устройством испытательной разрывной машины;

подготовку образцов к испытанию, замер начальной расчетной длины ℓ_o , замер размеров поперечного сечения и начальной площади F_o ; проведение испытаний с фиксацией разрушающего усилия P_{pay} и величины абсолютного удлинения $\ell_\kappa - \ell_o$;

проведение расчетов по определению предела прочности \mathfrak{G}_{ℓ} и относительного удлинения;

подготовку письменного отчета о выполненной лабораторной работе.

Результати всех испытаний на растяжение подвергаются статисти — ческой обработке и опрецелению величини среднего квадратичного отклонения величини прочности и среднего арифметического \overline{X} результатов параллельных определений по следующей формуле:

$$\overline{X} = \frac{\sum X}{n}$$
,

где $ar{X}$ — величина показателя каждого образца;

п - число испытаний образцов.

КОНТРОЛЬНЫЕ ВОПРОСЫ

- I. В чем основное отличие полимерных композиционных материалов от других видов композиционных материалов?
- 2. Как влияет на величину прочности при разрыве вид наполните-ля?
- 3. Почему необходимо испытывать слоистые материалы вдоль и по-перей листа?
- 4. Какое влияние оказывает скорость растяжения на величину разрушающей нагрузки?
- 5. В каких случаях необходимо пользоваться индикаторной машинной плаграммой при определении относительного удлинения?
- 6. Для каких материалов расчет σ_{ℓ} производится не по разрушающей нагрузке $P_{\rho aj}$, а по величине максимального усилия P_{max} ?
- 7. Какие дополнительные меры необходимо принять, если температура в помещении при испытании равна $24^{\circ}\mathrm{C}$?

БИБЛИОГРАФИЧЕСКИЙ СПИСОК

- I. Композиционные материалы: Справочник /Под рец. Д.К.Карпиноса. Киев: Наукова думка, 1985. 403 с.
 - 2. Киселев Б.А. Стеклопластики. М.: Госхимиздат, 1980. 281 с.
- 3. Композиционные и порошковые материалы, покрытия (введение в технологию, материаловедение и применение): Учеб.пособие /А.П. Amo-cos; Самар. политехн. ин-т; Самара, 192. 102 с.

ИСПАТАНИЯ ПОЛИМЕРНЫХ КОМПОЗИЦИОННЫХ МАТЕРИАЛОВ

Составители: Уваров Вячеслав Васильевич Аникин Евгений Александрович

Редактор Л.Я.Чегодаева Техн.редактор Г.А.Усачева Корректор Н.С.К уприянова

Подписано в печать 27.I2.94. Формат 60x84^I/₁₆ Бумага офестная, Печать офестная. Усл. печ. л. 0.5. Усл. кр. — отт. 0.6. Уч. — изд. л. 0.4. Тираж 250 экз. Заказ 543. Арт. С-64мр/94.

Самарский государственный аэрокосмический университет имени академика С.П.Королева. 443086 Самара, Московское шоссе, 34.

ИПО Самарского государственного аэрокосмического университета имени академика С.П.Королева. 443001 Самара, ул. Ульяновская, 18.